

A -21-2 A -21-7

Bogdan Nowakowski

TEORIA KINETYCZNA KONDENSACJI ORAZ MODELOWANIE NUMERYCZNE PROCESÓW KONDENSACJI I KOAGULACJI W UKŁADACH AEROZOLOWYCH H

> Praca doktorska wykonana w Instytucie Chemii Fizycznej PAN Promotor: doc. dr Jan Popielawski

> > Biblioteka Instytutu Chemii Fizycznej PAN



Warszawa 1986



B.253 186

Panu docentowi drowi Janowi Popielawskiemu wyrażam wdzięczność za stworzenie warunków dla dokończenia tej pracy oraz bezpośrednią i życzliwą opiekę w końcowej fazie jej wykonywania

SPIS TRESCI

3

| Wykaz syn | nboli | | 3 |
|-----------|-------|--------------------------------------|----|
| Wprowadze | enie | | 8 |
| | | CZĘŚĆ I | |
| Rozdział | I. | ELEMENTY TEORII KINETYCZNEJ | |
| | I.1. | Wprowadzenie | 13 |
| | I.2. | Nierównowagowa mechanika statys- | |
| | | tyczna | 13 |
| | I.3. | Równanie Boltzmanna i jego własności | 19 |
| | I.4. | Metody rozwiązywania równania Boltz- | |
| | | manna | 25 |
| | I.5. | Ruch brownowski - równania Lange- | |
| | | vina i Fokkera - Plancka | 38 |
| Rozdzieł | II. | KONDENSACJA I BROWNOWSKA KOAGULACJA | |
| | | W UKŁADZIE AEROKOLOIDALNYM | |
| | II.1. | Układ aerokoloidalny | 43 |
| | II.2. | Model matematyczny układu aerokoloi- | |
| | | dalnego | 47 |
| | II.3. | Kinetyka kondensacji na pojedynczej | |
| | | cząstce koloidalnej | 55 |
| | II.4. | Kinetyka brownowskiej koagulacji | 62 |
| Sformulo | wanie | celu pracy | 71 |
| | | CZESC II | |
| | | | |

Rozdział III. ROZWIĄZANIE ROWNANIA BOLTZMANNA DLA PROCESU IZOTERMICZNEJ KONDEN-SACJI PARY NA CZĄSTCE AEROZOLU

| | III.1. | Wprowadzenie | 75 |
|----------|---------|--------------------------------------|-----|
| | III.2. | Układ dwuskładnikowy /para + gaz/ | 76 |
| | III.3. | Wieloskładnikowa mieszanina gazowa | 87 |
| | III.4. | Dyskusja otrzymanych wyników | 91 |
| Rozdział | IV. | ROZWIĄZANIE ROWNANIA BOLTZMANNA | |
| | | DLA PROCESU NIEIZOTERMICZNEJ KON- | |
| | | DENSACJI PARY NA CZĄSTCE AEROZOLU | |
| | IV.1. | Wprowadzenie | 94 |
| | IV.2. | Równania momentów i ich rozwiązania | 95 |
| | IV.2.1. | Gaz obojętny | 95 |
| | IV.2.2. | Kondensująca p ara | 105 |
| | IV.3. | Kinetyka kondensacji | 114 |
| | IV.4. | Dyskusja otrzymanych wyników | 118 |
| | | CZESC III | |
| Rozdział | ۷. | SYMULACJA MONTE CARLO PROCESU KON- | |
| | | DENSACJI PARY NA CZĄSTCE AEROZOLU | |
| | | W IZOTERMICZNYM OSRODKU GAZOWYM | |
| | V.1. | Wprowadzenie | 126 |
| | V.2. | Zasady metody symulacyjnej i struk- | |
| | | tura programu | 127 |
| | V.3. | Wyniki symulacji procesu kondensacji | 139 |
| | V.4. | Dyskusja wyników numerycznych | 141 |
| Rozdział | VI. | SYMULACJA MONTE CARLO PROCESU BROW- | |
| | | NOWSKIEJ KOAGULACJI | |
| | VI.t. | Wprowadzenie | 148 |
| | VI.2. | Dynamika brownowska | 148 |
| | VI.3. | Metoda symulacji koagulacji | 152 |

http://rcin.org.pl

- 2 -

| VI.4. Wyniki symulacji procesu koa | gulacji 157 | |
|---------------------------------------|-------------|--|
| VI.5. Dyskusja otrzymanych wyników | 160 | |
| Zestawienie wyników pracy | 165 | |
| Dodatek. Obliczenie całek kolizyjnych | | |
| Literatura | 179 | |
| Załącznik. Program 1 | 187 | |
| Program 2 | 194 | |
| | | |

- 2a -

WYKAZ SYMBOLI

| Ь | liniowy parametr zderzenia binarnego | | | | | |
|------------------|---|--|--|--|--|--|
| <u>C</u> ~ | prędkość cząsteczek składnika ∝ w układzie | | | | | |
| | lokalnego środka masy | | | | | |
| dows | różniczkowy przekrój dla zderzeń pomiędzy | | | | | |
| | składnikami « i eta mieszaniny gazowej | | | | | |
| D | współczynnik dyfuzji | | | | | |
| Ds | efektywny współczynnik dyfuzji w metodzie | | | | | |
| | symulacji | | | | | |
| e | jednostkowy wektor w kierunku zmiany pręd- | | | | | |
| | kości cząsteczki w zderzeniu binarnym | | | | | |
| fx | jednocząsteczkowa funkcja dystrybucyjna | | | | | |
| | składnika ∝ mieszaniny gazowej | | | | | |
| fs | S - cząsteczkowa zredukowana funkcja roz- | | | | | |
| | kładu | | | | | |
| f (0) | lokalnie maxwellowski rozkład prędkości | | | | | |
| 1 | składnika \propto | | | | | |
| f ⁽ⁿ⁾ | n-ty wyraz przybliżenia funkcji dystrybucy; | | | | | |
| | nej w metodzie Chepmana - Enskoga | | | | | |
| F | stochastyczna siła | | | | | |
| H(m) | wielowymiarowy wielomian Hermite'a n-tego | | | | | |
| <u>.</u> | stopnia | | | | | |
| HN | hamiltonian układu N cząsteczek | | | | | |
| I (n) | człon kolizyjny n-tego stopnia składników | | | | | |
| -ap | α, β w metodzie momentów | | | | | |
| 1 x | strumień przepływu cząsteczek składnika 🗙 | | | | | |
| ٦., | całka kolizyjna dla zderzeń cząsteczek skł | | | | | |
| Jap | nika \varkappa z cząsteczkami składnika eta | | | | | |

| k | stala | Boltzmanna |
|---|-------|------------|
| | | |

K stała koagulacji

- K_s stała koagulacji w granicy continuum, wzór Smoluchowskiego
- K_{fm} stała koagulacji w granicy wolnocząsteczkowej
- k_T stosunek termodyfuzyjny
- Kn liczba Knudsena
- l średnia droga swobodna
- m masa cząsteczki
- M masa cząstki brownowskiej
- n_x stężenie liczbowe cząsteczek składnika 🗙
- ns stężenie liczbowe pary nasyconej
- N_∞ stężenie liczbowe pary w nieskończonej odległości od cząstki zerozolu
- N stężenie liczbowe cząstek aerozolu
- n⁽⁺⁾ stężenie liczbowe cząsteczek pary wchodzących do sfery granicznej
- n^(c) stężenie liczbowe cząsteczek pary wychodzących ze sfery granicznej
- N₁₅⁽⁺⁾N₂₅⁽⁺⁾ stężenie liczbowe cząstek brownowskich zbliżających się do siebie w odległości granicznej
- N_{IS}⁽⁻⁾ N_{2S}⁽⁻⁾ stężenie liczbowe cząstek brownowskich oddalających się od siebie w odległości granicznej
- p pęd cząstki brownowskiej
- Puin bezśladowy tensor ciśnienia składnika «

Pir całkowity strumień przepływu pędu /tensor ciśnienia/ strumień cieplny składnika & 9~ Qe ciepło kondensacji odległość od początku układu współrzędnych ٣ S uogólniona funkcja oporu ośrodka R promień cząstki koloidalnej Re odległość graniczna w metodzie symulacji Re liczba Reynoldsa R12 średnica kolizyjna dla zderzeń pomiędzy cząstkami rodzaju "1" i "2" tE czas korelacji stochastycznej siły F czas korelacji pędu cząstki brownowskiej tp T temperatura T, temperatura kropli aerozolu To temperatura niezaburzona /w nieskończonej odległości od kropli aerozolu/ predkość względna dwóch cząsteczek lub cząsu tek ū moduł średniej względnej prędkości termicznej dwóch cząsteczek lub cząstek predkość cząsteczek składnika & Vx V prędkość hydrodynamiczna lokalnego środka masy V średnia prędkość termiczna cząsteczek wektor położenia × stosunek masy cząsteczki pary do masy cząs-Z teczki gezu obojętnego

współczynnik akomodacji cząsteczek pary na 8 powierzchni aerozolu, współczynnik akomodacji cząstek brownowskich /wydajność koalescencji/ współczynnik akomodecji cząsteczek gezu na æg powierzchni cząstki współczynnik akomodacji energii cząsteczek or T gazu ne powierzchni cząstki parametr odległości granicznej w metodzie ß symulacji kąt azymutalny zderzenia binarnego r 0 kąt biegunowy zderzenia binarnego kąt rozproszenia w zderzeniu binarnym X λ współczynnik przewodnictwa cieplnego masa zredukowana μ średnica cząsteczki składnika 🗠 Or. 3 współczynnik oporu współczynnik lepkości 2 strumień kondensacji q strumień kondensacji w granicy continuum 4c strumień kondensacji w granicy wolnocząstecz-4fm kowe.j oznacza średnią po równowagowym zespole sta-(.) tystycznym /dolne podkreślenie/ oznacza wielkość wektorową

Dolne indeksy

i, j, k, l, m, n oznaczają składowe kartezjańskie Konwencja sumowania po powtarzających się wskaźnikach.

- oznacza niezaburzoną wartość wielkości
 termodynamicznej, w nieskończonej odleg łości od cząstki aerozolu

WPROWADZENIE

Pomiędzy izolowanymi atomami i cząsteczkami a substancją skondensowaną w makroskopowych bryłach rozciąga się potencjalnie pełne kontinuum cząstek materii o rozmiarach pośrednich. Jeżeli materia w takiej rozdrobnionej postaci jest zawieszona w neutralnym środowisku gazowym, tworzy układ aerokoloidalny zwany zwykle aerozolem. Nazwa pojawiła się historycznie jako analogia do hydrozolu, koloidalnej zawiesiny w cieczy, i wskazuje na istotną własność stabilności układu, który pozostaje trwały przez długie okresy czasu pomimo działania grawitacji. Zainteresowanie aerozolami nieustannie wzrasta, od kiedy uświadomiono sobie, jak istotną pełnią one rolę zarówno w wielu naturalnych zjawiskach przyrodniczych, jak również w procesach przemysłowych i laboratoryjnych ukształtowanych i ste rowanych przez człowieka. W związku z tym aerozole są przedmiotem badań rozmaitych dziedzin nauki i technologii: - w fizyce atmosfery wyjaśnianie i prognozowanie procesów

- tworzenia się i ewolucji chmur i mgieł bezpośrednio wymaga badania układów aerozolowych;
- aerozole znajdują się w centrum zainteresowania badań nad ochroną atmosfery, ponieważ najgroźniejsze cywilizacyjne źródła zanieczyszczeń powietrza emitują silnie rozdrobnione cząstki materii /popiół, dym/, będące produktami procesów spalania, oraz zanieczyszczenia gazowe, które jak stwierdzono, prędzej lub później również przechodzą w postać aerozoli;

- 8 -

w technologii chemicznej i energetycznej zastosowanie nowych technologii wykorzystujących układy aerozolowe pozwoliło na zwielokrotnienie międzyfazowej powierzchni reaktywnej w stosunku do metod tradycyjnych.
Można wymienić szereg dalszych dyscyplin uczestniczących w mniejszym lub większym stopniu w badeniach układów aerozolowych, np. medycynę, inżynierię wojskową a nawet astrofizykę.

Spoáród licznych procesów zachodzących w otwartym i niestabilnym w zasadzie układzie aerozolowym szczególne znaczenie mają procesy akomodacji powierzchniowej, w których następuje wymiana masy, energii i pędu pomiędzy cząstkami koloidalnymi i ośrodkiem gazowym. Należy do nich zaliczyć przede wszystkim kondensację i koagulację dwa zasadnicze mechanizmy wzrostu cząstek aerozolowych, decydujące o dynamice rozkładu ich wielkości. Kinetyka obu tych procesów jest określona przebiegiem zjawisk transportowych w środowisku gazowym, który zależy od liczby Knudsena, czyli stosunku pomiedzy średnią drogą swobodną cząsteczek gazu a charakterystycznym wymiarem cząstki koloidalnej. Klasyczne rozwiązania problemów kondensacji i koagulacji obejmują jedynie asymptotyczne przypadki bardzo małych i bardzo dużych liczb Knudsena. W granicy małych liczb Knudsena środowisko gazowe można traktować jako ośrodek ciągły, w którym procesy transportowe opisywane są przez teorię dyfuzji. W przeciwnym przypadku dużych liczb Knudsena konieczne jest uwzględnienie nieciągłości /dyskretności/ ośrodka. Przy zaniedbaniu makroskopowych gradientów zmiennych termodynamicznych cząstki koloidalne zachowują się jak gigantyczne molekuły, stanowiące jeden ze składników równowagowego gazu. Żadna z tych przybliżonych koncepcji nie wyjaśnia kinetyki kondensacji i koagulacji w obszarze przejściowych liczb Knudsena, dla którego jedynym poprawnym podejściem są metody ścisłej teorii kinetycznej.

W przedstawionej pracy zajmiemy się teorią kondensacji oraz numeryczną symulacją procesów kondensacji i brownowskiej koagulacji w całym zakresie liczb Knudsena. W rozdziale I przedstawimy elementy teorii kinetycznej istotne przy rozwiązywaniu postawionego problemu: podstawowe metody otrzymywania równań kinetycznych, własności i metody rozwiązywania równania Boltzmanna, równania opisujące ruch Browna. W rozdziale II scharakteryzujemy specyficzne własności układu aerokoloidalnego oraz dokonamy przeglądu istniejących dotychczasowych wyników dla kondensacji i brownowskiej koagulacji w układach aerozoli. Część druga pracy zawiera analityczne rozwiązania równania Boltzmanna metodą momentów Grada dla problemu izotermicznej i nieizotermicznej kondensacji na pojedynczej cząstce aerozolu. W części trzeciej przedstawiona zostanie metoda numerycznej symulacji Monte Carlo procesu kondensacji /w ośrodku izotermicznym/ i brownowskiej koagulacji.

W Dodatku zamieszczono obliczenia całek kolizyjnych równania Boltzmanna dla metody Grada, które zostały wyodrębnione z tekstu podstawowego dla jego większej przejrzystości.

Załącznik zawiera teksty programów symulacyjnych, omawianych w części trzeciej pracy, napisanych w języku Fortran i częściowo Assembler.

CZĘSC I

I. ELEMENTY TEORII KINETYCZNEJ

I.1. Wprowadzenie

Ponieważ temat pracy dotyczy procesów transportowych w gazach, niniejszy rozdział poświęcony jest omówieniu wybranych wyników i metod teorii kinetycznej. Cbejmuje ona statystyczny opis nierównowagowych procesów zachodzących w makroskopowych układach cieczy i gazów. Dzięki metodom wypracowanym w nierównowagowej mechanice statystycznej podstawowe równania teorii kinetycznej można otrzymać bezpośrednio z mikroskopowych prew dynamiki cząsteczek. Frzedstawimy i zwięźle scharakteryzujemy najważniejsze spośród tych metod. Zasadnicza część rozdziału dotyczy podstawowych własności i metod rozwiązywania kinetycznego równania Boltzmanna. Licząc ponad sto lat jest ono najstarszym, a zarazem pozostaje wciąż najważniejszym równaniem teorii kinetycznej. Omówione zostanie również klasyczne zagadnienie ruchów Browna.

I.2. Nierównowagowa mechanika statystyczna

Ideą określającą sens statystycznej teorii fizycznej jest przekonanie, że stan układu makroskopowego jest scharakteryzowany przez stosunkowo niewielką liczbę zmiennych, które mogą zostać wydedukowane przy pomocy podstawowych praw fizyki z własności i struktury elementarnych składników materii. Ta myśl pojawiła się już kilkadziesiąt lat temu wraz z pierwszymi równaniami teorii kinetycznej. Jednakże orginalne wyprowadzenia klasycznych równań Boltzmanna^{1/}, Fokkera - Plancka czy Langevina zawierały wiele elementów heurystycznych. Ambicją współczesnej nierównowagowej mechaniki statystycznej jest stworzenie systematycznej, formalnej metody otrzymywania zarówno klasycznych równań teorii kinetycznej, jak również ich uogólnień bezpośrednio z zasadniczych praw fizyki - w tym wypadku praw mechaniki klasycznej lub kwantowej. W delszym ciągu ograniczymy się do przybliżenia klasycznego, które opisuje poprawnie układy znajdujące się w niezbyt niskich /efekty kwantowe/ i niezbyt wysokich /efekty relatywistyczne/ temperaturach.

U podstaw statystycznego opisu makroskopowego układu N cząsteczek leży koncepcja zespołu statystycznego, która posługuje się wielocząstkową funkcją rozkładu $f^{N}(\underline{x}^{N}, \underline{p}^{N}, \underline{t})$, określającą prawdopodobieństwa wszystkich możliwych konfiguracji w N - cząsteczkowej przestrzeni fazowej. Z równań ruchu dla kanonicznych zmiennych mechanicznych \underline{x}^{N} , \underline{p}^{N} wynika równanie Liouville'a dla funkcji rozkładu f^{N} ^{2/}

$$\frac{\partial f^{N}}{\partial t} = \left[H_{N}, f^{N}\right]$$
 /I.1/

gdzie H_N jest hamiltonianem układu, a [,] oznacza nawias Poissona. Ponieważ dowodzi się, że równanie Liouville'a jest matematycznie równoważne układowi równań Hamiltona dla zmiennych mechanicznych, jego rozwiązanie jest zadaniem praktycznie wręcz niewykonalnym. Jednakże nie jest to wcale konieczne, bowiem wielocząsteczkowa funkcja rozkładu f^N zawiera ogromną ilość informacji, której jedynie niewielka część jest wystarczająca dla zadowalającego statystycznego opisu układu makroskopowego. Wszystkie mierzalne wielkości istotne z fizycznego punktu widzenia otrzymuje się za pomocą odpowiedniego uśredniania względem jedno – (f^4) lub dwucząsteczkowych (f^2) funkcji rozkładu, które są szczególnymi przypadkami zredukowanych, S- cząsteczkowych funkcji rozkładu

$$f^{s}(\underline{x}_{1},...,\underline{x}_{s},\underline{P}_{1},...,\underline{P}_{s},t) = \frac{N!}{(N-s)!} \int d\underline{x}_{s+1} d\underline{P}_{s+1} \cdots d\underline{x}_{N} d\underline{P}_{N} f^{N}$$

$$/I.2/$$

Jednym z zasedniczych problemów mechaniki statystycznej jest sformułowanie możliwie ścisłej metody przejścia od podstawowego równania Lionville'a dla funkcji f^N do równań kinetycznych dla zredukowanych funkcji f^4 względnie f^2 . Temu przekształceniu towarzyszyć musi świadomie przeprowadzona odpowiednia selekcja informacji. Wypracowano kilka sposobów realizacji tego programu. Najbardziej zaawansowana jest teoria otrzymywania równań kinetycznych dla gazów, w których oddziaływania międzycząsteczkowe są względnie najprostsze.

Bezpośrednie całkowanie równania Liouwille'a /I.1/ względem kolejnych zmiennych fazowych prowadzi do układu

sprzężonych równań dla zredukowanych funkcji rozkładu /I.2/, w którym w równaniu dla danej funkcji f^S występuje funkcja o jeden rząd wyższa f^{S+1}. Układ ten nosi nazwę hierarchi BBGKY od autorów, którzy przedstawili ją po raz pierwszy: Eogoliubowa^{3/}, Borna^{4/}, Greena^{4/}, Kirkwooda^{5/} i Yvona^{6/}. Równania hierarchi BBGKY są odwracalne w czasie i wciąż jeszcze w pełni równoważne wyjściowemu równaniu Liouwille'a. Dalsze przekształcenie wymaga dodatkowych założeń fizycznych.

Kirkwood^{5/} wprowadził operację średniowania funkcji rozkładu po czasie. Otrzymana w ten sposób "wygładzona" funkcja rozkładu spełnia nieodwracalne w czasie równanie kinetyczne. Metoda Kirkwooda ma w dużym stopniu charakter intuicyjny.

Na mocniejszych podstawach opiera się metoda Bogoliubowa^{3/}. W ewolucji układu gazowego wyróżnił on dwie charakterystyczne skale czasowe: czas trwania zderzenia pomiędzy cząsteczkami t oraz średni czas pomiędzy zderzeniami pojedyńczej cząsteczki t_{π} . Dla gazów o umiarkowanej gęstości przyjął on, że wielkości te są rozseparowane, $t_c \ll t_{\pi}$. Dla czasów znacznie dłuższych niż t_c korelacje wielocząstkowe są funkcjonałami jednocząsteczkowej funkcji dystrybucyjnej. Stosując następnie rozwinięcie w szereg gęstości, Bogoliubow otrzymeł w pierwszym przybliżeniu dla przypadku gazu rozrzedzonego zamknięte równanie kinetyczne dla jednocząsteczkowej funkcji rozkładu - równanie Boltzmanna. Metoda Bogoliubowa wyznacza

- 16 -

również formalny sposób postępowania w celu otrzymania poprawek do równania Boltzmanna uwzględniających korelacje więcej niż dwóch cząsteczek, pojawiające się przy większych gęstościach gazu. Może to sugerować, że otrzymywane na podstawie równań kinetycznych współczynniki transportowe mogą być przedstawione w postaci szeregu potęgowego względem gęstości gazu, co odpowiadałoby rozwinięciu wirialnemu istniejącemu w teorii równowegowej. Istotnie, uzyskano wyrażenie dla poprawki przedstawiającej wkład od zderzeń pomiędzy trzema cząsteczkami^{7/}, a nawet obliczono explicite jej wartość dla współczynników lepkości i przewodnictwa cieplnego w modelu sztywnych kul^{8/}. Okazało się jednak, że poczynając już od wyrazu trzeciego rzędu /drugiego dla układów dwuwymiarowych/ kolejne wyrazy rozwinięcia są rozbieżne. Współczynniki transportowe nie mogą być rozwinięte względem gęstości w zwykły szereg potęgowy, ponieważ nie są one funkcjami analitycznymi wokół zera. Przykład ten ilustruje głęboką różnicę pomiędzy równowagową i nierównowagową mechaniką statystyczną. W tej ostatniej ciagle jeszcze jest zbyt wiele punktów niejasnych, budzących spory i wątpliwości, aby można ją było uznać za zamkniętą teorię fizyczną.

Elegancki sposób otrzymywania równań kinetycznych przedstawia metoda operatorów projekcji, zapoczątkowana przez Zwanziga^{9/}. Operator projekcji działając na wielocząstkową funkcję rozkładu f^N wydziela z niej tzw. część istotną Pf^N, podczas gdy pozostałość stanowi część nieistotną $(I-P) \not f^N$. Z równania Liouville'a wynike układ sprzężonych równeń liniowych dla istotnej i nieistotnej składowej funkcji rozkładu; rozwiązując go formalnie względem $P \not f^N$ otrzymuje się tzw. podstawowe równanie kinetyczne. Przy określonych zełożeniach fizycznych prowadzi ono następnie do konkretnych równań kinetycznych. Metodą operatorów projekcji stosunkowo łatwo otrzymuje się człon Fokkera – Plancka^{10/} dla cząstek brownowskich, znacznie trudniej natomiast uzyskać boltzmannowskie całki kolizyjne^{11/}.

Inna wersja operatorów projekcji, wprowadzona przez Mori^{12,4} działa na zmienne przestrzeni fazowej. Jest ona wygodnym narzędziem otrzymywania stochastycznych równań ruchu dla zmiennych dynamicznych^{12/}.

Najbardziej rozbudowana metoda otrzymywania równań kinetycznych została opracowana w tzw. szkole brukselskiej przez Prigogine'a i współpracowników², ^{13/}. Poszukuje ona rozwiązania równania Liouville'a /I.1/ w postaci szeregu perturbacyjnego, dla którego parametrem zaburzenia jest stosunek energii oddziaływania międzycząsteczkowego do energii kinetycznej cząsteczek, przy czym funkcja rozkładu

f^N przedstawiona jest w postaci rozwinięcia w szereg fourierowski funkcji własnych niezaburzonego operatora Liouville'a /tzn. dla nieoddziaływujących cząsteczek/. Metoda Prigogine'a wykorzystuje równolegle do przekształce analitycznych specjalną technikę diagramową, która ułatwia identyfikację poszczególnych wyrazów rozwinięcia. Istnieje - 19 -

również nowszy wariant tej metody, związany z koncepcją

¬ podprzestrzeni subdynamiki kinetycznej w przestrzeni

fazowej^{2/}. Metoda Prigogine'a była stosowana w teorii roz-

rzedzonych gazów^{2/}, plazmy^{14/}, elektrolitów^{15/} i gęstych

płynów^{16/}. Odmienny sposób opisu procesów transportowych przedstawia metoda funkcji korelacji. Dzięki zastosowaniu teorii odpowiedzi liniowej układu na małe zaburzenie zewnętrzne^{17/} pozwala ona w zwartej formie wyrazić kinetyczne współczyn-

pozwala ona w zwartej formie wyrazić kinetyczne współczynniki transportowe /dyfuzji, lepkości, przewodnictwa cieplnego/ poprzez funkcje autokorelacji odpowiednich mikroskopowych zmiennych dynamicznych. Są to słynne równania Greena -- Kubo^{17,18/}. Jednakże prostota metody funkcji korelacji jest w znacznym stopniu iluzoryczna, ponieważ przy przejściu do jawnych obliczeń ponownie zmuszeni jesteśmy powrócić do formalizmu teorii kinetycznej. Dowiedziono równoweżności metody funkcji korelacji i metody równań kinetycznych^{19/}. Z drugiej strony należy zaznaczyć, że metoda funkcji korelacji jest szczególnie predysponowana do stosowania podejścia numerycznego, ponieważ funkcje autokorelacji zmiennych dynamicznych otrzymuje się bezpośrednio w wyniku symulacji dynamiki molekularnej układu.

I.3. Równanie Boltzmanna i jego własności

Metodami nierównowagowej mechaniki statystycznej wyprowadza się słynne kinetyczne równanie Boltzmanna^{1/}, opisujące poprawnie dynamikę rozrzedzonego gazu w umiarkowanych temperaturach

$$\frac{\partial f_{\alpha}(\underline{x}, \underline{\forall} \alpha, \underline{t})}{\partial \underline{t}} + \underline{\forall}_{\alpha} \frac{\partial f_{\alpha}(\underline{x}, \underline{\forall} \alpha, \underline{t})}{\partial \underline{x}} = \sum_{\substack{p=4 \\ p=4}}^{S} J_{\alpha\beta}(f_{\alpha}f_{\beta})_{1.3/}$$

gdzie \propto numeruje składniki S- składnikowej mieszaniny
gazowej, f_{α} jest jednocząstkową funkcją rozkładu położe-
nia \underline{x} i prędkości $\underline{\forall}_{\alpha}$ składnika \propto mieszaniny gazowej w cza-
sie t, a $J_{\alpha\beta}$ jest całką kolizyjną reprezentującą wkład
zderzeń pomiędzy cząsteczkami typu \propto i β w zmianę fun-
kcji rozkładu f_{α}

$$J_{\alpha\beta}(f_{\alpha}f_{\beta}) = \int d\underline{v}_{\beta} d\sigma_{\alpha\beta} u_{\alpha\beta}(f_{\alpha}'f_{\beta}' - f_{\alpha}f_{\beta})$$
(1.4)

 f'_{\perp}, f'_{β} oznaczają funkcje rozkładu, dla których argumentami są prędkości cząsteczek po zderzeniu, $u_{\perp \beta}$ - moduł prędkości względnej zderzających się cząsteczek, $d\sigma_{\perp \beta}$ różniczkowy przekrój czynny na zderzenia pomiędzy cząsteczkami $\not\sim$ i β .

Jedną z korzyści odniesionych z zastosowania nierównowagowej mechaniki statystycznej jest wyraźne sprecyzowanie wszystkich założeń poczynionych przy wyprowadzaniu równania Boltzmanna i określających zakres jego stosowalności. Można je scharakteryzować w kilku punktach.

1. Równanie Boltzmanna uwzględnia jedynie zderzenia binarne, pomiędzy dwoma cząsteczkami, co jest konsekwencją ograniczenia rozwinięcia równania kinetycznego względem gęstości gazu tylko do pierwszego wyrazu.

2. Kolejne zderzenia pojedynczej cząsteczki są aktami dokładnie określonymi, rozseparowanymi w czasie i przestrzeni. Pomiędzy krótkimi momentemi zderzeń cząsteczki poruszają się ruchem swobodnym. Obszar przestrzeni, w którym dokonuje się zderzenie, jest ograniczony przez zasięg oddziaływania międzycząsteczkowego, Λ_{\bullet} . Dla odległości, którą przebywa cząsteczka między zderzeniami /średniej drogi swobodnej \mathcal{L} /, znajdujemy oszacowanie według elementarnej teorii kinetycznej $\mathcal{L} = (n \pi_0^2)^{-4}$, gdzie n- śred nia koncentracja cząsteczek. Wtedy warunek rozseparowania skali przestrzennych, $\pi_{\bullet} \ll \mathcal{L}$, można zapisać w postaci

$$mr.^{3} \ll 1$$
 /1.5/

Równanie /I.5/ formułuje tzw. warunek gazu rozrzedzonego, bardzo istotny w kinetycznej teorii gazów. Zaniechanie tego założenia prowadzi do problemu nielokalnego w czasie i przestrzeni na skutek nakładania się kolejnych zderzeń. W konsekwencji, równanie Boltzmamna opisuje zjawiska, których charakterystyczna skala przestrzenna jest znacznie większa niż ń., a skala czasowa - znacznie dłuższa niż

t, , czas trwania pojedynczego zderzenia.

3. Prędkości cząsteczek przed zderzeniem nie są ze sobą skorelowane. Jest to założenie molekularnego chaosu, wprowadzone po raz pierwszy przez Boltzmanna /Stopzahlansatz/. Pełni ono kluczową rolę przy wyprowadzaniu równania Boltzmanna, ponieważ pozwala, wobec niezależności prędkości, na zestąpienie dwucząsteczkowej funkcji rozkładu iloczynem

funkcji jednocząsteczkowych, co jest warunkiem uzyskania zemkniętego równania dla funkcji jednocząsteczkowej f^4 . Założenie to pozostaje do dzisiaj najbardziej spornym punktem teorii równania Boltzmanna.

4. Cząsteczki są pozbawione wewnętrznych stopni swobody i oddziaływują potencjałem sferyczniesymetrycznym, zależnym jedynie od ich wzajemnej odległości /gaz ouasimonoatomowy/. Założenie to można usunąć przy odpowiednim kwantowomechanicznym uogólnieniu równania Boltzmanna^{20,21/}

Równanie Boltzmanna opisuje nieodwracalną w czasie ewolucję układu makroskopowego. Teoremat-H Boltzmanna^{22/} dowodzi, że następujący funkcjonał utworzony dla dowolnego rozwiązania równań /1.3/

$$H = \sum_{\alpha} \int d \underline{x} d \underline{y}_{\alpha} f_{\alpha} \ln f_{\alpha} \qquad /1.6/$$

jest dla układu izolowanego /przy zwierciedlanym odbiciu cząsteczek na powierzchniach granicznych układu/ funkcją nierosnącą w czasie

$$\frac{dH}{dt} \leqslant 0$$
 /1.7/

Można ponadto pokazać^{22/}, że równość zachodzi w /I.7/ jedynie wtedy, jeżeli f_{α} są równowagowymi, jednorodnymi przestrzennie rozkładami Maxwella - Boltzmanna. Dla wszystkich innych rozwiązań funkcjonał H maleje monotonicznie do stacjonarnej wartości minimalnej, a rozwiązania dążą asymptotycznie do równowagowego maxwellianu. Jest to

podstawowa różnica pomiędzy równaniem Boltzmanna a równaniem Liouville'a, które będąc równoważne prawom mechaniki, jest odwracalne w czasie.

W warunkach swobodnej relaksacji układu zderzenia między cząsteczkami doprowadzają stosunkowo szybko do ustalenia się funkcji rozkładu prędkości. Zderzeniową relaksację w przestrzeni prędkości opisują całki kolizyjne, które maleją po upływie czasu relaksacji t_r /rzędu czasu pomiędzy kolejnymi zderzeniami pojedynczej cząsteczki/. Zgodnie z twierdzeniem o niezmiennikach kolizyjnych^{22, 23/} jedyną funkcją, dla której znika całka kolizyjna, jest lokalny rozkład Maxwella - Boltzmanna

$$f_{\infty}^{(0)} = n_{\alpha} \left(\frac{m_{\alpha}}{2\pi kT}\right)^{3/2} \exp\left[-\frac{m_{\alpha}(\underline{y}_{\alpha} - \underline{y})^{2}}{2kT}\right] / 1.3/$$

Parametry rozkładu /I.8/ są lokalnymi zmiennymi termodynamicznymi i wyrażają się przez pierwsze pięć momentów funkcji rozkładu:

lokalne stężenie składnika 🗠

$$n_{\alpha}(\underline{x},t) = \int d \underline{v}_{\alpha} f_{\alpha}(\underline{x},\underline{v}_{\alpha},t) \qquad /1.9/$$

prędkość hydrodynamiczna środka masy

$$\underline{V}(\underline{x},t) = \frac{\sum_{\alpha} m_{\alpha} j_{\alpha}}{\sum_{\alpha} m_{\alpha} n_{\alpha}} = \frac{\sum_{\alpha} m_{\alpha} j_{\alpha}}{9}$$
 /1.10/

gdzie je jest strumieniem przepływu cząsteczek &

$$j_{\alpha}(\underline{x},t) = \int d \underline{v}_{\alpha} \underline{v}_{\alpha} f_{\alpha}(\underline{x},\underline{v}_{\alpha},t) \qquad /1.11/$$

oraz lokalna temperatura

$$T(\underline{x},t) = (3kn_{\alpha})^{-1} \int d\underline{v}_{\alpha} m_{\alpha} \underline{c}_{\alpha}^{2} f_{\alpha}(\underline{x},\underline{v}_{\alpha},t) / 1.12/$$

gdzie $\underline{C}_{\infty} = \underline{\vee}_{\alpha} - \underline{\vee}_{\alpha}$, k oznacza stałą Boltzmanna. Po upływie czasu relaksacji \underline{t}_{r} funkcje dystrybucyjne prędkości są bliskie lokalnemu maxwellianowi /I.8/ i układ przechodzi w hydrodynamiczny etap ewolucji, w którym spełnione są w przybliżeniu warunki lokalnej równowagi termodynamicznej.

Dla lokalnych zmiennych termodynamicznych można otrzymać, nie rozwiązując równania Boltzmanna, hydrodynamiczne prawa zachowania, które reprezentują prawa zachowania mechaniki na poziomie opisu kinetycznego

$$\frac{d n_{\alpha}}{d t} - V_{i} \frac{\partial n_{\alpha}}{\partial x_{i}} + \frac{\partial j_{\alpha}}{\partial x_{i}} = 0$$
 /1.13/

pęd

$$9 \frac{dV_i}{dt} + \frac{\partial P_{ik}^{T}}{\partial x_{k}} = 0$$
 /1.14/

/1.15/

/1.16/

energia

$$g \frac{du}{dt} + \frac{\partial q_i^*}{\partial x_i} + P_{ik}^* \frac{\partial V_i}{\partial x_k} = 0$$

gdzie

$$L = \frac{3}{2} kT \sum_{\alpha} n_{\alpha}/g$$

jest gęstością energii. Jednakże, jak wynika z równań /I.13-15/, hydrodynamiczne prawa zachowania nie tworzą zamkniętego układu równań, bowiem oprócz lokalnych zmiennych termodynamicznych występuje w nich również całkowity strumień przepływu pędu /tensor ciśnienia/

$$P_{i\kappa}^{t} = \sum_{\alpha} \left(n_{\alpha} k T \delta_{i\kappa} - P_{\alpha i\kappa} \right)$$
 /I.17/

oraz całkowity strumień cieplny

$$q^{t} = \sum_{\alpha} q_{\alpha}$$
 /1.18/

gdzie p_{wiw} jest bezśladowym tensorem ciśnienia składnika ∝

$$p_{\alpha \bar{\iota}\kappa}(\underline{x}, t) = n_{\alpha} kT - \int d\underline{v}_{\alpha} m_{\alpha} c_{\alpha \bar{\iota}} c_{\alpha \kappa} f_{\alpha}$$
 /I.19/

a q_e oznacza parcjalny strumień cieplny składnika «

$$q_{x}(x,t) = \int d \underline{v}_{x} \frac{1}{2} m_{\alpha} \underline{c}_{\alpha}^{2} f_{\alpha} \underline{c}_{\alpha} \qquad /1.20/$$

Z praw zachowania uzyskuje się klasyczne równania hydrodynamiki, jeżeli wyrazić strumienie /I.17, 18/ za pomocą wzorów fenomenol&gicznych, liniowych względem gradientów zmiennych termodynamicznych /prawa Ficka, Newtona, Fourier:

I.4. Metody rozwiązywania równania Boltzmanna

Ze względu na obecność złożonej, nieliniowej całki kolizyjnej rozwiązanie równania Boltzmanna jest problemem niezwykle trudnym, a dla ogólnego przypadku nie ma nawet matematycznego dowodu istnienia takiego rozwiązania.

Szczególnym modelem cząsteczkowym, dla którego człon kolizyjny przyjmuje względnie najprostszą postać, są cząsteczki maxwellowskie, oddziaływujące potencjałem

 $V(r) = A_r^{-4}$, A - dodatnia stała, r - odległość międzycząsteczkowa. Częstotliwość zderzeń cząsteczek maxwellowskich nie zależy od względnej energii kinetycznej zderzających się molekuł, co znacznie ułatwia obliczenia, a niekiedy umożliwia otrzymanie ostatecznych analitycznych rezultatów. Niedawno udało się uzyskać dla modelu maxwellowskiego ścisłe rozwiązanie jednorodnego równania Boltzmanna²⁴, ^{25/}, co było impulsem pobudzającym nową falę zainteresowania teorią równania Boltzmanna^{26/}. Chociaż wynik ten ma bardzo istotne znaczenie dla teorii jednorodnego równania Boltzmanna, opisującego relaksację rozkładu prędkości, nie daje się jednak w łatwy sposób przenieść na równanie niejednorodne dla procesów transportowych.

Istotną wskazówką dla rozwiązania równania Boltzmanna jest twierdzenie Hilberta^{27/}, dotyczące następującego równania modelowego

$$\frac{\partial f}{\partial t} + \underline{v} \frac{\partial f}{\partial x} = \frac{1}{\varepsilon} J(f)$$
 /1.21/

gdzie $\mathcal{E} \ll 1$. Jeżeli rozwiązanie równania /I.21/ jest analityczną funkcją parametru \mathcal{E} , to rozwiązanie to jest jednoznacznie określone przez pięć pierwszych momentów funkcji rozkładu, n, j, T, podanych równaniem /I.9/, /I.11 - 12/. Wynik Hilberta nie stanowi jednak ogólnego rozstrzygnięcia, ponieważ nie zawsze jest możliwa taka parametryzacja równania Boltzmanna, w której całka kolizyjna jest szacowana małym parametrem \mathcal{E} . Jak poprzednio wspomniano, człon kolizyjny jest niewielki o ile układ jest bliski stanu lokalnej równowagi termodynamicznej. Dla takich sytuacji rezultat Hilberta zainspirował metodę Chapmana - Enskoga^{28,31}, będącą najpopularniejszym systematycznym podejściem do rozwiązania równania Boltzmanna. Kluczową dla tej metody jest koncepcja rozwiązania normalnego, tzn. takiego, które zależy od czasu funkcjonalnie poprzez zmienne termodynamiczne. Pozwala to na wyeliminowanie występując**ej** w równaniu Boltzmanne /I.3/ pochodnej względem czasu za pomocą hydrodynamicznych praw zachowania. Dla funkcji rozkładu zakłada się perametryczne rozwinięcie w szereg wokół stanu lokalnej równowagi termodynamicznej

$$f_{\alpha} = \frac{1}{\varepsilon} \left(f_{\alpha}^{(0)} + \varepsilon f_{\alpha}^{(1)} + \varepsilon^{2} f_{\alpha}^{(2)} + \dots \right) / I.22/$$

Podstawiając funkcję dystrybucyjną w postaci /I.22/ do równanie Boltzmanna i porównując wyrazy o jednakowych potęgach ε otrzymujemy układ równań liniowych dla kolejnych przybliżeń $f_{\infty}^{(n)}$

$$\sum_{\beta} \int \left(f_{\alpha}^{(0)} f_{\beta}^{(0)} \right) = 0 \qquad /1.23/$$

$$\frac{\partial f_{\alpha}^{(0)}}{\partial t} + v_{\alpha} \frac{\partial f_{\alpha}^{(0)}}{\partial x} = \sum_{\beta} \left[J(f_{\alpha}^{(0)} f_{\beta}^{(0)}) + J(f_{\alpha}^{(0)} f_{\beta}^{(0)}) \right] / I.24/$$

Równania te następnie rozwiązuje się sukcesywnie. Rozwiązaniem równania /I.23/ jest lokalny rozkład Maxwella -

Boltzmanna /I.8/. Zgodnie z tym wynikiem równanie /I.24/ jest liniowym równaniem całkowym dla pierwszej poprawki

 $f_{\infty}^{(1)}$. Po wyeliminowaniu pochodnej czasowej lewa strona /I.24/ jest liniową funkcją gradientów zmiennych termodynamicznych /I.9-12/ i identyczną zależność wykazuje również funkcja $f^{(1)}$. Gdy obliczoną w ten sposób funkcję rozkładu w pierwszym przybliżeniu podstawimy do definicji strumieni /I.19,20/, otrzymamy wyrażenia liniowe względem gradientów zmiennych termodynamicznych ze współczynnikami, które zależą od zmiennych termodynamicznych i parametrów molekularnych. Te współczynniki identyfikujemy jako liniowe współczynniki transportowe.

Z kolei po wprowadzeniu strumieni termodynamicznych /I.17,18/ - w postaci liniowych kombinacji gradientów zmiennych termodynamicznych - do hydrodynamicznych praw zachowania /I.13-15/ otrzymujemy klasyczne równania hydro dynamiki^{30/} /Nawiera - Stokesa, Ficka, Fouriera/.

Kolejne przybliżenia Chapmana - Enskoga zależą od wyższych pochodnych zmiennych termodynamicznych oraz potęg ich gradientów. Prowadzą one do bardziej skomplikowanych równań hydrodynamicznych^{30/} /Burnetta/.

Zasadniczym sukcesem metody Chapmana - Enskoga jest zgodność teoretycznie obliczonych współczynników transportowych z danymi doświadczalnymi²², 30, 31/.

Brak jest dowodu zbieżności iteracyjnej procedury Chapmana – Enskoga. Założenie o normalności rozwiązania i rozwinięcie parametryczne wokół lokalnego maxwellianu ograniczają zakres stosowalności metody Chapmana – Enskoga

do stanów niezbyt odległych od lokalnej równowagi termodynamicznej. Oszacowanie charakterystycznej wielkości poszczególnych członów równania Boltzmanna pokazuje, że parametrem rozwinięcia /I.22/ jest wielkość rzędu l/L, gdzie l - średnia droga swobodna cząsteczek gazu, L - odległość na której funkcja rozkładu zmienia się o istotną wielkość. Tak więc metoda Chapmana - Enskoga nie może być stosowana do opisu układów, dla których następuje znaczna zmiana funkcji rozkładu na odległości średniej drogi swobodnej, np. do opisu fal uderzeniowych w gazach.

Inną ważną grupę metod rozwiązywania równania Boltzmanna stanowią metody momentów. Poszukują one rozwiązania nie tyle bezpośrednio równania Boltzmanna, co wynikających z niego równań dla momentów rozkładu prędkości. Przykładem takich równań są prawa zachowania /I.13-15/ dla pierwszych pięciu momentów.

Nieskończony układ równań momentów jest w pełni równoważny równaniu Boltzmanna; we wprowadzanym przez metody momentów przybliżeniu funkcja rozkładu $f(\underline{x}, \underline{\vee}, t)$ spełnia jedynie ograniczoną ich liczbę. W tym celu przyjmuje się okreś loną zależność funkcji dystrybucyjnej od prędkości, parame tryzowaną przez skończoną liczbę współczynników, będących funkcjami \underline{x} oraz t. Parametry funkcji rozkładu można następnie wyznaczyć z odpowiedniego układu równań momentów

Spośród tej grupy najlepiej uzasadniona jest metoda Grada²⁹, ^{32/}. Jest ona nowocześniejsza i posiada szersze możliwości od tradycyjnego podejścia Chapmana - Enskoga. Autorska wersja metody Grada, opracowana dla układu jednoskładnikowego, została następnie uogólniona również na układy wieloskładnikowe^{33, 34/}. Metoda ta zakłada rozwinięcie funkcji dystrybucyjnej prędkości wokół lokalnego rozkładu Maxwella - Boltzmanna w szereg wielowymiarowych wielomianów Hermite'a^{35/} od składowych prędkości

$$f_{\alpha}(\underline{X}, \underline{Y}_{\alpha}, t) = f_{\alpha}^{(0)} \sum_{n} \alpha_{\alpha \underline{i}}^{(n)}(\underline{X}, t) H_{\underline{i}}^{(n)}(\underline{q}_{\alpha}) / I \cdot 25 /$$

gdzie

$$g_{\alpha} = \left(\frac{m_{\alpha}}{kT}\right)^{\nu_2} \underline{C}_{\alpha}$$

Postać rozwinięcia /I.25/ jest matematycznie poprawna, gdyż wielomiany Hermite'a tworzą bazę w odpowiedniej przestrzeni funkcyjnej^{36/} /funkcji całkowalnych z kwadratem z wagą maxwellianu/. Liczbę wyrazów szeregu można dobierać w zależności od pożądanego poziomu informacji, którą powinna zawierać funkcja rozkładu. Grad uzasadnił, że dla szerokiej klasy zagadnień wystarczające jest ograniczenie do wyrazów trzeciego rzędu, co prowadzi do tzw. przybliżenia trzynastu momentów^{29, 32/}, wykorzystującego następujące wielomiany Hermite'a

$$H^{(0)}(q) = 1$$
 /1.26/

$$H_{i}^{(i)}(\underline{g}) = g_{i} \qquad /1.27/$$

 $H_{ij}^{(2)}(q) = g_i g_j - \delta_{ij}$ /1.28/

 $H_{i}^{(3)}(q) = g_{i}(q^{2}-5)$ /1.29/

Wielomiany Hermite'a są wzajemnie ortogonalne, a dokładnie

$$(2\pi)^{-3/2}\int dg \exp(-g^2/2)H_{\underline{i}}^{(n)}H_{\underline{j}}^{(m)} = S_{mn}S_{\underline{i}\underline{j}}$$
 /1.30/

gdzie

$$\delta_{\underline{i}\underline{j}} = \begin{cases} 1 \quad \text{jezeli} \quad \underline{v} = (i_1, \dots i_n) \text{ jest permutacija} \\ \downarrow = (j_1, \dots j_n) \end{cases}$$

$$\delta_{\underline{i}\underline{j}} = \begin{pmatrix} 1 \quad \text{jezeli} \quad \underline{v} = (i_1, \dots i_n) \\ \downarrow = (j_1, \dots j_n) \end{cases}$$

$$\delta_{\underline{i}\underline{j}\underline{j}} = \begin{pmatrix} 1 \quad \text{jezeli} \quad \underline{v} = (i_1, \dots i_n) \\ \downarrow = (j_1, \dots j_n) \end{cases}$$

Własność ortogonalności pozwala na łatwe obliczanie współczynników $\alpha_{i}^{(n)}$ w rozwinięciu funkcji rozkładu /I.25/

$$a_{\underline{\kappa}\underline{i}}^{(n)} = n_{\underline{\kappa}}^{-1} \int d\underline{v}_{\underline{\kappa}} f_{\underline{\kappa}} H_{\underline{i}}^{(n)}(\underline{q}_{\underline{\kappa}})$$
 /I.32/

Jest specyficzną zaletą przybliżenia trzynastomomentowego, że wszystkie współczynniki wyrażają się bezpośrednio przez zmienne termodynamiczne /I.9-12/ i ich strumienie /I.19,20/, mają więc interpretację fizyczną, a zarazem wszystkie wielkości z równań zachowania występują również w funkcji rozkładu

$$f_{\alpha}(\underline{x}, \underline{y}_{\alpha}, t) = f_{\alpha}^{(0)} \left[1 + \frac{m_{e} j_{\alpha i} c_{\alpha i}}{2 n_{\alpha} k T} \left(7 - \frac{m_{e} c_{\alpha}^{2}}{k T} \right) \right]$$

$$- \frac{m_{e} p_{e i j} c_{\alpha i} c_{\alpha j}}{2 n_{\alpha} (kT)^{2}} - \frac{m_{e} q_{\alpha i} c_{\alpha i}}{n_{e} (kT)^{2}} \left(1 - \frac{m_{e} c_{\alpha}^{2}}{5 k T} \right) \right]$$

$$/1.33/$$

W przeciwieństwie do metody Chapmana - Enskoga, która traktowała strumienie jako wielkości pomocnicze, w metodzie
Grada zarówno zmienne, jak strumienie termodynamiczne pełnią równorzędną rolę niezależnych funkcji stanu układu.

Równanie dla momentów funkcji rozkładu otrzymujemy mnożąc równanie Boltzmanna przez kolejne wielomiany Hermite'a /lub inne wielomiany o określonych własnościach tensorowych/ i całkując po prędkościach \underline{V}_{α} . Wybierając zbiór wielomianów $\left\{1, m_{\alpha}c_{\alpha i}, m_{\alpha}c_{\alpha i}c_{\alpha i}^{2}, \frac{1}{2}m_{\alpha}c_{\alpha i}c_{\alpha}^{2}\right\}$ uzyskujemy następujący układ równań

$$\frac{\partial n_{x}}{\partial t} + \frac{\partial j_{xi}}{\partial x_{i}} = 0 \qquad /1.34/$$

$$m_{\alpha} \frac{\partial j_{\alpha i}}{\partial t} - m_{\alpha} n_{\alpha} \frac{\partial V_{i}}{\partial t} + \frac{\partial n_{\alpha} kT}{\partial x_{i}} - \frac{\partial p_{\alpha i \kappa}}{\partial x_{\kappa}}$$
$$+ m_{\alpha} V_{\kappa} \frac{\partial j_{\alpha i}}{\partial x_{\kappa}} + m_{\alpha} j_{\alpha \kappa} \frac{\partial V_{i}}{\partial x_{\kappa}} = \sum_{\beta} I_{\alpha \beta}^{(i)} (m_{\alpha} c_{\alpha i})^{/I \cdot 35/}$$

$$\delta_{ij} \frac{\partial n_{k} kT}{\partial t} - \frac{\partial p_{ij}}{\partial t} + n_{k} kT \delta_{ij} \frac{\partial V_{k}}{\partial x_{k}}$$
$$+ V_{k} \delta_{ij} \frac{\partial n_{k} kT}{\partial x_{k}} - P_{\alpha ij} \frac{\partial V_{k}}{\partial x_{k}} - V_{k} \frac{\partial p_{\alpha ij}}{\partial x_{k}}$$
$$+ \frac{2}{5} \left(\frac{\partial q_{\alpha i}}{\partial x_{j}} + \frac{\partial q_{\alpha i}}{\partial x_{i}} + \delta_{ij} \frac{\partial q_{\alpha k}}{\partial x_{k}} \right) = \sum_{j} I_{\alpha j}^{(2)} \left(m_{\alpha} c_{\alpha i} c_{\alpha j} \right)$$

/1.36/

- 33 -

W

$$\frac{\partial q_{\alpha i}}{\partial t} + \bigvee_{\kappa} \frac{\partial q_{\alpha i}}{\partial X_{\kappa}} + q_{\alpha i} \frac{\partial \bigvee_{\kappa}}{\partial X_{\kappa}} + \frac{k}{m_{\alpha}} \left(\frac{5}{2} \frac{\partial n_{\alpha} k T^{2}}{\partial X_{i}} \right)$$
$$- \frac{7}{2} p_{\alpha i \kappa} \frac{\partial T}{\partial X_{\kappa}} - \frac{7}{2} T \frac{\partial p_{\alpha i \kappa}}{\partial X_{\kappa}} \right) = \sum_{\beta} \prod_{\alpha \beta}^{(3)} \left(\frac{1}{2} m_{\alpha} c_{\alpha i} c_{\alpha}^{2} \right)$$
$$\alpha = 4_{1} \dots S \qquad (I.37)$$
Równania /I.34-37/ dla przybliżenia trzynastomomentowego są najprostszym rozszerzeniem praw zachowania do postaci w pełni określonego, zamkniętego układu równań różniczko-

wych. Występujące po prawej stronie całki kolizyjne mają następującą postać

$$I_{\alpha p}(\Phi_{\sigma}) = \int d\underline{v}_{\alpha} d\underline{v}_{p} d\sigma_{\alpha p} u_{\alpha p} \Phi_{\sigma}(\underline{c}_{\alpha})(f_{\alpha}' f_{p}' - f_{\alpha} f_{p})$$

$$/I.38/$$

gdzie σ charakteryzuje tensorowe własności wielomianu Φ . Wykorzystując formalną symetrię /I.38/ oraz odwracalność mechaniki zderzenia binarnego można sprowadzić całkę kolizyjną do postaci

$$I_{\alpha \beta}(\Phi_{\sigma}) = \int d\underline{v}_{\alpha} d\underline{v}_{\beta} d\sigma_{\alpha \beta} \mu_{\alpha \beta} f_{\alpha} f_{\beta} \left(\Phi_{\sigma}'(\underline{c}_{\alpha}') - \Phi_{\sigma}(\underline{c}_{\alpha}) \right)$$
(I.39)

Jeżeli, ponadto, jest to człon kolizyjny dla cząsteczek tego samego rodzaju, $\alpha = \beta$, to równanie /I.39/ ulega dalszemu uproszczeniu

$$I_{\alpha\alpha}(\Phi_{\sigma}) = \frac{1}{2} \int d\underline{y}_{\alpha} d\underline{y}_{\alpha} d\sigma_{\alpha\alpha} u f_{\alpha}(\underline{y}_{\alpha}) f_{\alpha}(\underline{y}_{\alpha}) \Phi(\underline{y}_{\alpha}) + \overline{\Phi}(\underline{y}_{\alpha}) - \overline{\Phi}(\underline{y}_{\alpha}) \Phi(\underline{y}_{\alpha}) \Phi(\underline{y}_{\alpha}) + \overline{\Phi}(\underline{y}_{\alpha}) \Phi(\underline{y}_{\alpha}) \Phi(\underline{y}_{\alpha}) \Phi(\underline{y}_{\alpha}) \Phi(\underline{y}_{\alpha}) + \overline{\Phi}(\underline{y}_{\alpha}) \Phi(\underline{y}_{\alpha}) \Phi(\underline{y}) \Phi(\underline{y}_{\alpha}) \Phi($$

Pomimo symetrycznej struktury wyrażeń /I.39, 40/ obliczanie całek kolizyjnych, nawet w ich mniej skomplikowanej formie /I.40/, jest zadaniem wyjątkowo uciążliwym. W ścisłej postaci analitycznej uzyskano wyniki jedynie dla układu jednoskładnikowego dla cząsteczek oddziaływujących potencjałem typu Ar-n / r - odległość międzycząsteczkowa, n>1/ oraz dla modelu sztywnych kul^{23/}. Względnie najprostsze są obliczenia dla cząsteczek maxwellowskich, dla których znika zależność wyrażenia podcałkowego od prędkości względnej uzp . Metody numeryczne nie znalazły jak dotychczas szerszego zastosowania do obliczania całek kolizyjnych; przeszkodą jest w tym wypadku wielowymiarowość całki, a także, co najważniejsze, parametryczna zależność od wszystkich zmiennych termodynamicznych. Dla układów wieloskładnikowych badano jedynie mieszaniny cząsteczek maxwellowskich^{39, 40/}

Dla układu jednoskładnikowego równania przybliżenia trzynastomomentowego zawierają jako przypadki szczególne hydrodynamiczne równania Naviera- Stokesa^{23, 37/} oraz Burnetta ^{37, 38/}. Podobnego wyniku dowiedziono również dla mieszaniny gazów^{39, 40/}. Jednakże równania na momenty mają przewagę nad klasycznymi równaniami hydrodynamiki, ponieważ opisują wiele nowych efektów nie przewidywanych metodami tradycyjnymi, np. różnego rodzaju sprzężenia pomiędzy strumieniami.

Opis procesów transportowych jest w metodzie Grada ogólniejszy niż w metodzie Chapmana - Enskoga, nie wymaga bowiem założenia, że strumienie wyrażają się przez zmienne termodynamiczne i ich gradienty. Tym samym, w intencji jej autora, zasadniczym przeznaczeniem metody Grada nie jest wypracowanie jeszcze jednego sposobu obliczania liniowych współczynników transportowych. Tym niemniej współczynniki te można w konkretnych przypadkach wyznaczyć i są one zgodne z wynikami metody Chapmana - Enskoga²³, 39/

Metoda momentów była stosowana do takich tradycyjnych problemów dynamiki gazów jak zagadnienie przepływu Comette'a i Poisseuille'a^{32/}, do dyskusji zbieżności rozwiązania równania Boltzmanna do rozwiązania normalnego^{37/}, do problemów przepływu w których czas charakterystyczny jest rzędu czasu swobodnego pomiędzy zderzeniemi^{41/}, do opisu zjawisk plazmowych^{42/}.

Dziesięciomomentową wersję metody Grada zastosowano do badania sprzężenia pomiędzy dyfuzją i lepkim przepływem^{33,3} Rozwinięcie funkcji dystrybucyjnej w szereg wielomianów Sonine'a wykorzystano do opisu reakcji chamicznej w gazach⁴³, ^{44/}.

Trudno jest dokładnie ocenić, jaki jest rzeczywisty zakres stosowalności metody Grada, z pewnością jednak jest ona ogólniejsza od tradycyjnej metody Chapmana - Enskoga. Cszacowano, że przybliżenie trzynastomomentowe jest wystarczające do opisu zjawisk, w których funkcja dystrybucyjna zmienia się umiarkowanie na odległości średniej drogi swobodnej^{23/}. Warunek ten obejmuje np. fale uderzeniowe średniej mocy.

Wszystkie trudności rozwiązania równania Boltzmanna spowodowane są złóżoną strukturą nieliniowej całki kolizyjnej. Istnieje wiele metod usiłujących ominąć ten

problem za pomocą konstrukcji równań modelowych, w których całka kolizyjna zostaje zastąpiona wyrażeniem o prostszej /liniowej/ postaci. Przybliżenie takie jest tym lepsze, im dokładniej wyraz modelowy oddaje własności całki kolizyjnej, w szczególności musi on spełniać teoremat H oraz twierdzenie o niezmiennikach sumacyjnych. Najbardziej znany jest model BGK^{45/} z członem relaksacyjnym

$$\frac{\partial f}{\partial t} + \underline{\vee} \frac{\partial f}{\partial x} = \nu (f^{(0)} - f)$$
 /1.41/

jest pewnym parametrem dobieranym w taki sposób, aby rozwiązanie prowadziło do prawidłowej wartości albo współczynnika lepkości, albo przewodnictwa cieplnego. Spełnienie obu warunków jednocześnie jest niemożliwe w tym prostym modelu i stosunek Euckena dla równania BGK wynosi zawsze 3/2 zamiast poprawnego 5/2 dla gazów monoatomowych.

Liniowość równania /I.41/ jest pozorna, w rzeczywistości wykazuje ono silną nieliniowość uwarunkowaną zależnością parametrów maxwellianu $f^{(o)}$ od momentów funkcji f. Dlatego też rozwiązanie modelu BGK jest zadaniem bardzo trudnym. Przedstawiono procedurę sprowadzenia równania /I.41/ do układu równań całkowych dla makroskopowych parametrów rozkładu, który następnie rozwiązuje się numerycznie^{46/}. Jednakże zastosowanie tej metody do silnie nierównowagowego problemu fal uderzeniowych nie dało wyników zadowalających. Podstawowym zarzutem, który można sformułować wobec metody BGK, jest brak systematycznej

procedury, która dawałaby równanie modelowe /I.41/ jako wynik uzasadnionych przekształceń równania Boltzmanna. Wobec braku takiego wyprowadzenia, równanie BGK jest faktycznie jedynie postulowane.

Innego rodzaju modele wychodzą od równania Boltzmanna zlinearyzowanego wokół maxwellianu, w wyniku czego boltzmannowska całka kolizyjna przekształcona zostaje w liniowy operator całkowy41/. Dla typowych modeli oddziaływań międzycząsteczkowych jest to operator z symetrycznym jądrem, spełniający założenia alternatywy Fredholma; można więc do niego stosować twierdzenia istniejącej teorii liniowych równań całkowych. Liniowy operator kolizyjny rozwija się w szereg funkcji własnych, przy czym zachowuje się jedynie pierwszych kilka wartości własnych, zakładając dla pozostałych wyrazów szeregu jedną wspólną wartość własną. W najprostszym modelu na przykład rozróżnia się jedynie pierwszych pięć funkcji własnych odpowiadających niezmiennikom sumacyjnym całki kolizyjnej - jest to tzw. liniowy model BGK^{41/}. Dla opisu wielu efektów stosowanie modeli liniowych nie jest uzasadnione, np. ścisłe rozwiązanie jednorodnego równania Boltzmanna^{24, 25/} pokazuje, że relaksacyjna zbieżność funkcji dystrybucyjnej prędkości do maxwellianu nie jest jednostajna, czego liniowe przybliżenie nie potrafi oddać^{26/}.

W dalszym ciągu poszukuje się nowych, bardziej realistycznych, lecz w związku z tym również bardziej skomplikowanych modeli. Ich atrakcyjność jest związana z możliwością uzyskania przynajmniej rozwiązań numerycznych,

podczas gdy bezpośrednie numeryczne traktowanie równania Boltzmanna w jego orginalnej postaci /I.3/ jak dotychczas jest możliwe jedynie w wyjątkowych, najprostszych przypadkach.

Oprócz wyżej wymienionych istnieją również inne metody rozwiązywania równania Boltzmanna, posiadające mniejsze znaczenie. Można w tym miejscu wymienić metodę Leesa^{47/}, należącą w pewnym stopniu do metod momentów i zakładającą funkcję dystrybucyjną w postaci bimodalnego maxwellianu, o różnych parametrach w dwóch częściach przestrzeni fazowej, lub metodę wariacyjną^{41/}, wykorzystującą własności ekstremalne pewnych funkcjonałów funkcji dystrybucyjnej.

I.5. Ruch brownowski - równania Lengevina i Fokkera -Plancka

Klasycznym problemem, który wywarł duży wpływ na rozwój fizyki statystycznej, jest zagadnienie ruchu brownowskiego względnie ciężkiej cząstki przemieszczającej się w obojętnym, równowagowym, ciekłym lub gazowym ośrodku Upłynęło kilkadziesiąt lat od momentu odkrycia tego zjawiska w 1827 roku przez botanika Browna, zanim uświadomiono sobie, że przyczyną ruchu cząstki są termiczne fluktuacje sił działających na nią ze strony ośrodka. Oprócz tego podczas ruchu występuje także siła systematyczna - opór środowiska, który jest liniową funkcją prędkości cząstki.

Pierwsze rozwiązania problemu, pochodzące od Einsteina^{48/} i Smeluchowskiego^{49/}, opierały się na dwóch spostrzeżeniach:

- 1/ ruch cząstki jest tak chaotyczny, że możliwy jest jedynie jego opis statystyczny;
- 2/ istnieje taki czas charakterystyczny T, znacznie dłuższy niż średni czas pomiędzy zderzeniami cząstki z cząsteczkami środowiska, że ruchy wykonywane przez cząstkę podczas dwóch kolejnych odcinków czasu są wzajemnie niezależne.

Pozwoliło to na sformułowanie dyfuzyjnego opisu ruchów brownowskich w granicy długich czasów.

Punktem wyjścia współczesnej teorii ruchów Browna jest dynamika Hamiltonowska zmiennych dynamicznych pełnego układu /środowisko + cząstka brownowska/. Przy założeniu, że masa cząstki brownowskiej -M jest znacznie większa od masy cząsteczki ośrodka m , (m/M) $\ll 1$, metodą operatorów projekcji^{12/} otrzymuje się uogólnione równanie Langevina⁵⁰, 51/

$$\frac{d\mathbf{p}}{dt} = -\int_{0}^{1} s(t-\tau) \mathbf{p}(\tau) d\tau + \underline{F}(t) \qquad /1.42/$$

Jest to stochastyczne równanie różniczkowe dla pędu cząstki p(t). Pierwszy składnik prawej strony /I.42/ reprezentuje siły dysypatywne określone przez uogólnioną funkcję oporu ośrodka s(t). Zależy on od fragmentu histori ruchu, co oznacza, że ośrodek reaguje na zaburzenie, jaki jest ruch cząstki, z pewną skończoną bezwładnością. Taki efekt pamięci jest znany uogólnionej hydrodynamice cieczy gdzie funkcja s(t) ma postać^{52/}

$$s(t) = 6 \pi R \eta \delta(t) - \frac{3}{2} (\pi R^4 q \eta)^{1/2} t^{-3/2}$$
 /I.43/

dla sferycznej cząstki o promieniu R w cieczy o gęstości 9i współczynniku lepkości η . Drugi składnik prawej strony /I.42/ jest stochastyczną siłą wywieraną na cząstkę przez ośrodek, która jest nieskorelowana z pędem cząstki w przeszłości

$$\langle \underline{F}(t):\underline{P}(0) \rangle = 0 \quad , \quad t > 0 \qquad /1.44/$$

gdzie <·> oznacza średnią po równowagowym zespole statystycznym. Zakłada się na ogół, że F(t) jest stacjonarnym procesem gaussowskim, którego własności statystyczne podane są równaniami dla wartości oczekiwanej

$$\langle \underline{F}(t) \rangle = 0 \qquad /1.45/$$

oraz funkcji autokorelacji

$$\langle \underline{F}(\tau)\underline{F}(0) \rangle = 3MkTs(\tau)$$
 /1.46/

W rzeczywistości równanie /I.46/ nie jest postulatem, lecz stanowi treść dokładnej zależności, twierdzenia fluktuacyjnodysypatywnego^{53/}. Scisły związek pomiędzy wielkością sił przyspieszających $\underline{F}(t)$ a oporem ośrodka musi zachodzić, jeżeli średnia energia cząstki brownowskiej jest określona przez warunek równowagi termicznej

$$\langle p^2 \rangle = 3 M k T$$
 /I.47/

W ewolucji układu można wyróżnić dwie charakterystyczne skale czasowe. Pierwsza opisuje czas reakcji ośrodka i może być określona przez czas autokorelacji

- 41 - -

sily fluktuacyjnej

$$t_{F} = \langle F^{2} \rangle^{-1} \int_{0}^{\infty} \underline{F}(t) \cdot \underline{F}(0) \rangle dt \qquad / I.48/$$

Druga jest związana z charakterystycznym czasem dla ruchu cząstki i szacujemy ją przez czas autokorelacji dla pędu

$$t_{p} = \langle p^{2} \rangle^{-1} \int_{0}^{\infty} \langle p(t) \cdot p(0) \rangle dt$$
 /1.49/

Z twierdzenia fluktuacyjno-dysypatywnego wynika dla tych wielkości następująca relacja

$$t_p t_F = \frac{\langle p^2 \rangle}{\langle F^2 \rangle} / 1.50/$$

W przypadku granicznym $t_F \ll t_p$ możemy przyjąć idealizację całkowitego braku korelacji dla siły fluktuującej

$$s(t) = \xi \delta(t)$$
 /1.51/

gdzie ∑ jest współczynnikiem oporu ośrodka. Z uogólnionego równania Langevina /I.42/ otrzymujemy wtedy dobrze znane, zwykłe równanie Langevina^{54/}

$$\frac{dp}{dt} = -\xi_{p}(t) + F(t) \qquad /1.52/$$

Od równania Langevina dla zmiennych dynamisznych można przejść do równoważnego mu równania Fokkera -- Plancka^{54/}, opisującego ruch brownowski za pomocą

funkcji rozkładu $f(\underline{x}, \underline{p}, t)$ położenia <u>x</u> i pędu <u>p</u> cząstki

$$\frac{\partial f}{\partial t} + \frac{p}{M} \frac{\partial f}{\partial x} = \frac{\zeta}{\partial p} \left(pf + MkT \frac{\partial f}{\partial p} \right) / 1.53$$

Dla czasów $t \gg \xi^{-1}$ równanie Fokkera-Plancka przekształc się w równanie dyfuzji dla funkcji dystrybucyjnej położenia cząstki P(x,t)

$$\frac{\partial P}{\partial t} = \frac{kT}{M_{\chi}^2} \nabla_{\underline{x}}^2 P \qquad /1.54/$$

Z równania /I.54/ wynika w szczególności klasyczna zależność dla współczynnika dyfuzji, otrzymana po raz pierwszy przez Einsteina

$$D = \frac{kT}{M\xi} / I.55/$$

Metoda operatorów projekcji umożliwia jednolite, systematyczne podejście do bardziej skomplikowanych problemów, np. ruch brownowski w ośrodku niejednorodnym^{51/}, ruch względny dwóch cząstek brownowskich^{55/}, zagadnienie wewnętrznych stopni swobody cząstki brownowskiej^{56/} itp.

II. KONDENSACJA I BROWNOWSKA KOAGULACJA W UKŁADZIE AEROKOLOIDALNYM

II.1. Układ aerokoloidalny

Zbiór cząstek silnie zdyspergowanej fazy skondensowanej, stałej lub ciekłej, zawieszonych w obojętnym środowisku gazowym tworzy układ aerokoloidalny nazywany zwykle aerozolem. Tradycyjne określenia i podziały układów tego typu sięgały po zapożyczenia z nazewnictwa potocznego, takie jak mgła, kurz, dym itp. Opierająca się o włas ności fizyczne definicja dla celów naukowych przyjmuje za kryterium wyróżniający układy aerokoloidalne specyficzny stosunek powierzchni międzyfazowej do objętości fazy skondensowanej. Inne, niezależne określenie wynika z warunku stosowalności relacji Stokesa dla siły oporu przy ruchu cząstki poprzez ośrodek. Stosownie do powyższych własności akceptowane są powszechnie dwa następujące kryteria dla układów aerozolowych⁵⁷, ^{58/}:

1. Stosunek powierzchni cząstek do ich objętości $S/V > 1000 \text{ cm}^{-1}$

2. Liczba Reynoldsa $(q_9 \vee R/m) = \text{Re} \langle 1 \rangle$

gdzie 93 - gęstość gazu, η - lepkość gazu, v, R odpowiednio prędkość i promień /charakterystyczny wymiar/ cząstki.

W tej postaci oba kryteria są stosunkowo elastyczne i pozostawiają wiele swobody co do innych charakterystyk układu.

Przykład atmosfery ziemskiej - najbardziej bezpośredni a jednocześnie najważniejszy - wskazuje jak bardzo skomplikowane są układy aerozolowe. Na każdej wysokości nad powierzchnią Ziemi, nawet w rejonach o najczystszym powietrzu, znaleźć można cząstki silnie rozdrobnionej materii, które zostały wyemitowane do atmosfery przez cywilizacyjne, jak również naturalne źródła zanieczyszczeń. Ich rozmiary leżą w granicach od ok. 0,005 do ok. 100 µm⁵⁹ /Rysunek 1/. Podany zakres wielkości cząstek jest dość arbitralny, lecz wskazuje na ogromną rozpiętość wymiarów, zapowiadającą dużą różnorodność występujących zjawisk. Pomiędzy fazą skondensowaną a otoczeniem gazowym zachodzi szereg procesów fizykochemicznych /kondensacja, koagulacja, reakcje heterogenne/, w wyniku których następuje zmiana wielkości cząstek koloidalnych, ich składu chemicznego, własności elektrycznych i optycznych. System aerozoli atmoz ferycznych pozostaje pod stałym działaniem promieniowania stonecznego, strumienia ciepta rozchodzącego się od powierz chni Ziemi i ziemskiego pola elektromagnetycznego. Te czyrniki zewnętrzne odgrywają istotną rolę w zjawiskach o dużej skali przestrzennej, uwarunkowanych kooperatywnym, kolektywnym zachowaniem cząstek.

Trzy podstawowe procesy, powszechnie występujące w układach aerozolowych, składają się na łańcuch przemian powstawania i wzrostu cząstki koloidalnej.

<u>Nukleacja.</u> W procesie tym z przesyconych składników gazowych powstaje stabilny zarodek fazy skondensowanej. Nukleacja homogeniczna przebiega przez etap



Rysunek 1. Aerozole atmosferyczne

http://rcin.org.pl

- 45 -

clusterów, czyli agregatów niewielkiej liczby cząsteczek tego samego rodzaju^{60/}. Jeżeli jądro zarodka zawiera cząsteczki innych związków, mamy do czynienia z nukleacją heterogeniczną, która jest częściej spotykana. Wyróżnia się trzy typy nukleacji heterogenicznej^{60/}: kondensacja na jonie, kondensacja na obojętnej cząsteczce, współstrącanie się dwu lub więcej składników.

Kondensacja. Po osiągnięciu pewnych krytycznych rozmiarów cząstka koloidalna jest termodynamicznie stabilna i staje się ośrodkiem kondensacji. Proces polega na pochłanianiu przez fazę skondensowaną cząsteczek przesyconej pary uderzających w powierzchnię cząstki. Szybkość kondensacji uwarunkowana jest procesami transportowymi zachodzącymi w gazie. Koagulacja następuje w wyniku zderzenia się dwóch cząstek zakończonego ich połączeniem się /koalescencją/. Koagulacja prowadzi do zmiany rozkładu wielkości aerozoli i wyrównywania się ich składu^{61/}.

W zależności od specyfiki układu występują różne rodzaje innych procesów. Aerozole zanieczyszczonej atmosfery zawierają w gazie i fazie skondensowanej ogromną różnorodność bardzo aktywnych chemicznie związków i pierwiastków^{60/} takich jak SO₂, NO_x, węglowodory, CO, NH₃ oraz pierwiastki śladowe Hg, As, Se, Tl, Cd, Pb, Cr, Mn, Fe, V. Związki te uczestniczą w rozmaitych reakcjach chemicznych, które można podzielić na trzy zasadnicze typy:

- 46 -

- homogeniczne reakcje katalityczne

- 47 .

- heterogeniczne reakcje katalityczne
- reakcje fotochemiczne z udziałem promieniowania słonecznego.

Usuwanie cząstek koloidalnych z układu regulowane jest sedymentacją /grawitacyjną lub turbulentną/ i depozycją na powierzchniach ograniczających układ. W przypadku atmosfery następuje również wymywanie aerozoli przez krople padającego deszczu.

Do wyżej wymienionych procesów dodać można jeszcze dyfuzję, która występuje powszechnie, turbulencję w atmosferze, powodującą burzliwe mieszanie się poszczególnych warstw układu^{62/}, oraz transport w strugach wiatru na znaczne nieraz odległości^{63/}.

II.2. Model matematyczny układu aerokoloidalnego

Układ aerokoloidalny stanowi formalnie mieszaninę gazów i cząstek koloidalnych, która w zasadzie może być analizowana metodami mechaniki statystycznej. Jednakże w praktyce mikroskopowy, ścisły opis tak złożonego układu jest nie tylko niemożliwy lecz również niecelowy i nie wydaje się także prawdopodobny w bliskiej przyszłości. Dotychczas opis układów aerozolowych opiera się na modelach matematycznych, które są idealizacją rzeczywistego systemu, lecz oddają jednocześnie, w miarę możliwości jak najbardziej wiernie, najistotniejsze cechy obrazu naturalnego. Redukcję stopnia złożoności osiąga się dwoma drogami.

Z jednej strony na parametry fizykochemiczne układu nakłada się ograniczenia odpowiadające sytuacjom typowym, z drugiej zaś - model skupia się na wybranych procesach, które, jak aię ocenia, wywierają największy wpływ na ewolucję aerozolu.

Model przyjmuje, że cząstki koloidalne są sferycznymi ciałami, obojętnymi chemicznie wobec zasadniczych składników gazowej atmosfery. Zaniedbuje się w znacznym stopniu ich strukture wewnetrzną, chociaż własności objętościowe i powierzchniowe cząstek /np. gęstość, współczynniki akomodacji/ wchodzą do modelu jako pewne z góry zadane fenomenologicznie parametry. Zakłada się także, że cząstki są pozbawione wypadkowego ładunku elektrycznego. Przy tych warunkach zawiesine koloidalna można opisać za pomocą funkcji rozkładu wielkości i położenie cząstek N(R, x, t)podająca stężenie cząstek o promieniu R w punkcie <u>x</u> i czasie t. Dla pewnych układów przedstawiony model "sztywnych kul" jest zbyt radykalny i konieczne jest uwzględnienie dodatkowych stopni swobody układu. Dla systemu aerozoli zanieczyszczonej atmosfery na przykład istotny jest aspekt chemiczny. W tym wypadku funkcja rozkładu powinna również zawierać odpowiednią informację o strukturze chemicznej^{60/}

O atmosferze gazowej zakłada się, że jej podstawowy składnik, neutralny gaz gospodarza /host gas/, jest praktycznie w stanie równowagi termodynamicznej⁵⁷, ^{58/}.

Uwzględniając podstawowe rodzaje występujących procesów fizykochemicznych, otrzymujemy układ wzajemnie sprzężonych równań zachowania - ciągłości dla funkcji rozkładu cząstek $N(R, \underline{x}, t)$ oraz stężenia gazowego składnika kondensującego $n(\underline{x}, t)$, który można schematycznie przedstawić w postaci^{60/}

$$\frac{\partial N}{\partial t} = \frac{\partial N}{\partial t} + \frac{\partial N}{\partial t} + \frac{\partial N}{\partial t}$$

$$+ \frac{\partial N}{\partial t} + \frac{\partial N}{\partial t}$$
/II.1/

$$\frac{\partial n}{\partial t} = \frac{\partial n}{\partial t} + \frac{\partial n}{\partial t} + \frac{\partial n}{\partial t} + \frac{\partial n}{\partial t} / 11.2/$$

Równania /II.1,2/ wraz z odpowiednimi dla konkretnej sytuacji warunkami brzegowymi i początkowymi określają ewolucję najprostszego, przykładowego modelu. Stosowane praktycznie, bardziej realistyczne modele^{60, 64/} muszą brać pod uwagę oprócz procesów fizycznych, reakcji chemicznych i ich wzajemnych sprzężeń, również rozmieszczenie i intensywność źródeł aerozoli, czynniki klimatyczne a nawet ukształtowanie terenu. Pomimo tego, że stanowią one zaledwie pierwszy krok w kierunku bardziej ścisłego teoretycznego ujęcia skomplikowanych układów aerozolowych, modele matematyczne mają ogromne znaczenie w ochronie atmosfery przy analizie i sterowaniu zanieczyszczeniami powietrza^{60, 64/} oraz w meteorologii - przy stawianiu prognoz pogody. Podamy teraz, jaka jest, zgodnie z założeniami przyjętego modelu, postać funkcji reprezentujących w równaniach /II.1,2/ procesy kondensacji i koagulacji. Wprowadzimy przedtem ważną klasę układów aerozolowych. Niech n, l oznaczają stężenie i średnią drogę swobodną cząsteczek atmosfery gazowej, N,R - średnie stężenie i promień cząstek aerozolu. Większość rzeczywistych układów spełnia następujące warunki

$$N/n \ll 1$$
 /10⁻¹³ - 10⁻¹⁹/ /II.3/

$$l\sqrt[3]{N} \ll 1$$
 /10⁻³ - 10⁻⁵/ /11.4/

$$R\sqrt[3]{N} \ll 1$$
 /10⁻¹ - 10⁻⁷/ /II.5/

Relacje /II.3-5/ określają tzw. reżim jednocząstkowy /single particle regime/, w którym każdą cząstkę można rozważać niezależnie od pozostałych^{57/}. Zdecydowana większość istniejących teorii procesów aerozolowych jest ograniczona do reżimu jednocząstkowego, ponieważ poza jego granicami opis teoretyczny natrafia na ogromne trudności.

Jeżeli spełnione są warunki /II.3-5/, każdą cząstkę aerozolu traktować można jako pojedyncze centrum kondensacji umieszczone w nieskończonym ośrodku gazowym. Odpowiedni składnik w równaniu /II.2/ przyjmuje postać

$$\frac{\partial n}{\partial t} = -\int \varphi(R) N(R, \underline{x}, t) dR \qquad /11.6/$$

gdzie $\varphi(R)$ jest strumieniem kondensacji, czyli liczbą

cząsteczek pary pochłanianych na powierzchni pojedynczej kropelki aerozolu o promieniu R w jednostce czasu. Przy-, jęto, że proces przebiega quasi - stacjonarnie i w konsekwencji φ nie jest explicite funkcją czasu. Oceniono w przybliżeniu^{57/}, że poprawki na niestacjonarność są rzędu $(q_g/q_L)^{1/2}$, gdzie q_g - gęstość kondensującej pary, q_L - gęstość fazy skondensowanej.

Liczby w nawiasach w /II.3-5/ przedstawiają odpowiednie wartości dla troposfery ziemskiej^{57, 65/}, która jak widać całkowicie spełnia warunki reżimu jednocząstkowego. Wahania wartości /II.3-5/ są głównie wynikiem zmiennej liczby cząstek. Podczas gdy w próbkach powietrza pobranych bezpośrednio nad obszarami silnie uprzemysłowionymi stwierdza się ok.10⁵ a nawet 10⁶ cząstek/cm³, w atmosferze najczystszego powietrza morskiego wokół bieguna południowego niejednokrotnie znajdowano poniżej 100 cząstek/cm^{3 65/}. W procesach technologicznych występują niekiedy układy aerozolowe, tzw. warstwy fluidalne, w których stężenie cząstek jest tak wysokie, że relacje /II.3-5/ są naruszone. Konieczne jest w tym wypadku uwzględnienie efektów konkurencyjnych pomiędzy sąsiednimi cząstkami⁶⁶, ^{67/}, które prowadzą do zależności strumienia kondensacji od stężenia cząstek.

Koagulacja przebiega w układzie równolegle do kondensacji, jednakże oba procesy można rozpatrywać oddzielnie, ponieważ ich charakterystyczne skale czasowe są rozseparowane. Czas relaksacji dla koagulacji jest znacznie dłuższy niż czas relaksacji dla kondensacji, ze względu

na mniejszą o kilka lub kilkanaście rzędów wielkości koncentrację cząstek aerozoli w stosunku do cząsteczek kondensujących par zanieczyszczeń gazowych^{59, 65/} oraz na ich znacznie mniejszą ruchliwość. Niezależnie od mechanizmu, który doprowadza do koalescencji cząstek, szybkość koagulacji jest proporcjonalna do iloczynu stężeń zderzających się cząstek^{57/}.

Ewolucję funkcji rozkładu wielkości cząstek w wyniku koagulacji opisuje równanie Smoluchowskiego⁶⁸, ^{69/}

$$\frac{1}{2}\int_{0}^{R} N(\widetilde{R}, \underline{x}, t) N([R^{3} - \widetilde{R}^{3}]_{,\underline{x}}^{4}, t) \left[1 - \left(\frac{\widetilde{R}}{R}\right)^{3}\right]^{\frac{3}{2}} K(R, [R^{3} - \widetilde{R}^{3}]^{4}) d\widetilde{R}$$

$$/II.7/$$

 $-\int_{0}^{\infty} N(R, \underline{x}, t) N(\overline{R}, \underline{x}, t) K(R, \overline{R}) d\overline{R}$

gdzie $K(R_A,R_2)$ jest częstotliwością koalescencji cząstek o promieniach R_A,R_2 , zwaną stałą koagulacji, która zawiera całą informację o fizycznym mechanizmie procesu. Pierwszy składnik po prawej stronie /II.7/ reprezentuje kreację cząstek o danym promieniu R w wyniku połączenia się dwóch mniejszych cząstek, a drugi - ubywanie danych cząstek na skutek koagulacji z innymi. W rzeczywistości Smoluchowski ⁷⁰/ rozważał dyskretny odpowiednik całkowego równania /II.7/, uwzględniający fakt, że cząstki koloidalne są zbudowane ze skończonej ilości niepodzielnych

jednostek //cząsteczek, monomerów, umownych jednostek objętości/

$$\frac{\partial N_i}{\partial t} = \frac{1}{2} \sum_{j+k=i} K_{jk} N_i N_k - \sum_{j=1}^{\infty} K_{ij} N_i N_j \quad /II.7a/$$

N_i oznacza stężenie cząstek składających się z i jednostek. Z uwagi na złożoną, nieliniową strukturę ścisłe wyniki dla równań /II.7, 7a/ są bardzo nieliczne. Najogólniejsze twierdzenia matematyczne o istnieniu i jednoznaczności dodatniego rozwiązania zagadnienia początkowego określonego równaniami /II.7, 7a/ obejmują następujące przypadki:

/1/ K_{ij} ≤ i+j istnieje rozwiązanie globalne^{71/}
/2/ K_{ij} = S_iS_j gdzie S_i/k → O gdy k → ∞
istnieje rozwiązanie globalne, ale nie wiadomo czy
jednoznaczne^{72/}

Scisłe rozwiązania równań /II.7, 7a/ istnieją jedynie dla modelu $K_{ij} = A + B(i+j) + Cij^{68,73}$.

W ostatnich latach w oparciu o równanie Smoluchowskiego intensywnie analizowano teoretycznie kinetykę procesu rozgałęzionej polimeryzacji. W tym wypadku K; wyrażają prawdopodobieństwo utworzenia wiązania i-j pomiędzy clusterami bez uwzględnienia ich mobilności. Stwierdzono, że dla $K_{ij} = (ij)^{ij}$, $\frac{4}{2} < ij \leq 1$, w skończonym czasie te następuje przejście fazowe, po którym pojawia się żel – supercząstka o nieograniczonej wielkości^{74-77/}. Manifestuje się to załamaniem prawa zachowania masy dla fazy zol, która traci skończony ułamek masy przechodzący do żelu. Na podstawie asymptotyki rozwiązań sprawdzono dla tych modeli hipotezę skalowania i uniwersalności, przy czym okazało się, że wykładniki krytyczne nie zawsze przyjmują klasyczne wartości^{75,76/}.

W zależności od tego, co jest przyczyną względnego ruchu zderzających się cząstek,wyróżniamy następujące rodzaje koagulacji aerozoli:

- Koagulacja w ruchu uporządkowanym, jeżeli prędkości cząstek są zróżnicowane /w zależności od ich wymiaru/, np. koagulacja grawitacyjna /lub ogólnie w polu zewnę – trznym/, koagulacja w strugach przepływu gdy istnieje gradient prędkości konwencji, koagulacja turbulentna;
- Koagulacja brownowska zachodząca na skutek termicznego, bezładnego ruchu cząstek.

Dla typowych rozmiarów aerozoli atmosferycznych dominuje koagulacja brownowska^{65/}.

W ten sposób całość zagadnienia kondensacji i koagulacji w świetle matematycznego modelu układu aerokoloidalnego sprowadza się do wyznaczenia współczynników kinetycznych – strumienia kondensacji na pojedynczym aerozolu φ oraz stałej koagulacji $K(R_{4},R_{2})$ – które wchodzą jako parametry do równań /II.6,7/ a następnie do równań modelowych typu /II.1,2/.

II.3. Kinetyka kondensacji na pojedynczej cząstce koloidalnej

Problem kondensacji pary o niewielkim stężeniu w stosunku do neutralnego środowiska gazowego na sferycznej, nieruchomej kropelce aerozolu był przedmiotem licznych badań teoretycznych i doświadczalnych, które zostały w interesujący sposób omówione w artykule przeglądowym Davisa i in.^{78/} Mechanizm transportu cząsteczek pary do powierzchni aerozolu zależy od liczby Knudsena, która jest zdefiniowana jako stosunek średniej drogi swobodnej cząsteczek pary ℓ do promienia cząstki R , Kn = ℓ/R . Ze względu na zakres stosowalności istniejących wyników teoretycznych można w przybliżeniu wyróżnić nestępujące obszary

 $K_{n} \begin{cases} \langle 0, 1 & dyfuzja / continuum / / II.8 / \\ 0, 1 \div 10 & obszar przejściowy / transition \\ regime / \\ > 10 & swobodne cząsteczki / free mole$ $cules / \\ \end{cases}$

W obszarze continuum można przyjąć, że ośrodek jest ciągły, i stosować równania hydrodynamiki. Transport masy jest opisywany przez sferycznie symetryczne w tym wypadku równanie dyfuzji, którego rozwiązanie prowadzi do następującego wyrażenia dla strumienia kondensacji

$$\varphi_c = 4\pi RD(n_{\infty} - n_s) / 11.9/$$

gdzie D jest współczynnikiem dyfuzji cząsteczek pary,

 n_{∞} - stężenie pary w nieskończoności, n_s jest równowagowym stężeniem pary nad powierzchnią kropli, które wyraża się równaniem Kelvina

$$n_s = \gamma y n_s^s \exp\left(\frac{2\sigma v}{kTR}\right)$$
 /II.10/

gdzie

 $\Upsilon_{, \bigvee_{i}, \bigvee_{i}}$ - odpowiednio współczynnik aktywności, ułamek molowy w fazie skondensowanej i objętość cząsteczki kondensującego związku, Υ_{6}^{o} - stężenie pary nasyconej nad powierzchnią płaską, \mathcal{O} - napięcie powierzchniowe kropelki. Równanie /II.9/ przypisywane jest Maxwellowi^{79/}, a także Stefanowi lub Langmuirowi. Uogólnienie /II.9/ uwzględniające efekty cieplne kondensacji zostało zaproponowane przez Hidy i Brocka^{57/}, którzy wzięli pod uwagę zależność współczynnika dyfuzji od temperatury

$$\varphi'_c = 4\pi RD(n_{\infty} - n_s) \frac{T_i}{T_{\infty}}$$
 /II.11/

gdzie T_{μ} jest temperaturą powierzchni kropli, T_{∞} - temperaturą w nieskończoności /dla której obliczany jest D /. Jednakże ścisłość równania /II.11/ budzi wątpliwości.

W przeciwnym przypadku granicznym, obszarze wolnocząsteczkowym, cząstkę aerozolu traktuje się jak gigantyczną cząsteczkę gazu, która nie zaburza maxwellowskiego rozkładu cząsteczek pary /w skali przestrzennej $\sim L/$. Strumień kondensacji otrzymujemy jako liczbę zderzeń według klasycznej teorii kinetycznej gazów

$$\varphi_{fm} = \propto \pi R^2 (n_{\infty} - n_s) \nabla$$

/II.12/ gdzie $\nabla = (8 \text{ kT/M m})^{V_2}$ jest średnią prędkością kinetyczną cząsteczek pary o masie m , \propto jest współczynnikiem akomodacji określającym ułamek zderzeń efektywnych, zakończonych pochłonięciem cząsteczki. Równanie /II.12/ uwzględnia również fakt, że cząstka aerozolu jest źródłem cząsteczek pary, które są emitowane z natężeniem koniecznym dla zbilansowania strumieni w warunkach równowagi termodynamicznej /zasada szczegółowej równowagi/. Jeżeli temperatury kropli T_L i gazu są różne, sugerowane jest stosowanie^{57/} równania efuzji Knudsena - Hertza

$$\varphi'_{fm} = \propto 2\pi R^2 \left[\left(\frac{2kT}{\pi m} \right)^{V_2} n_\infty - \left(\frac{2kT_e}{\pi m} \right)^{V_2} n_s \right] / \text{II.13}$$

Żadna z powyższych prostych teorii nie opisuje poprawnie zjawiska transportu masy w procesie kondensacji dla przejściowych liczb Knudsena, 0,1 < Kn < 10. Najprostszy, półempiryczny wzór stosowany w tym obszarze został przedstawiony przez Fuchsa^{80/}, którego metoda nazywana jest - ze względu na charakter przybliżenia - łączeniem strumieni /flux - matching/. Przyjął on, że transport cząsteczek pary do kropelki ma charakter dyfuzyjny na zewnątrz pewnej sfery granicznej, położonej koncentrycznie względem cząstki aerozolu. Aby spełnione były warunki reżimu continuum, promień sfery musi wynosić R + A, gdzie A jest arbitralną odległością rzędu średniej drogi swobodnej.

Wewnątrz sfery natomiast stosuje się teorię wolnocząsteczkową. Z warunku łączenia strumieni na granicy sfery

$$4\pi(R+\Delta)D(n_{\infty}-n')=\alpha(n'-n_s)\pi R^2 \nabla /II.14/$$

można obliczyć nieznane stężenie η'w punkcie R+Δ. Ostateczny rezultat Fuchsa

$$\varphi = \varphi_{fm} \frac{1 + \frac{A}{R}}{1 + \frac{A}{R} + \frac{\alpha R \sqrt{4D}}{1 + \frac{A}{R} + \frac{\alpha R \sqrt{A}}{1 + \frac{A}{R} +$$

zawiera dobieralny parametr △ , którego precyzyjniejsze określenie wydaje się niemożliwe. Wzór /II.15/ w granicy continuum i wolnocząsteczkowej przechodzi odpowiednio w równania /II.9/ i /II.12/.

Systematyczny opis teoretyczny procesu transportu masy dla całego zakresu liczb Knudsena wymaga rozwiązania kinetycznego równania Boltzmanna /I.3/ dla funkcji dystrybucyjnej cząsteczek kondensującej pary. Scisłe rozwiązanie analityczne dla procesu kondensacji nie istnieje, a dotychczasowe wyniki przybliżone ograniczają się do przypadków szcze gólnych.

Brock^{81/} rozwiązał model BGK /I.41/ metodą iteracyjną, która pozwoliła na otrzymanie liniowej względem Kn⁻¹ poprawki do wyrażenia wolnocząsteczkowego /II.12/. Założenia modelu i metody rozwiązania ograniczają zakres stosowalność rezultatu Brocka do układów, w których cząsteczki pary są lekkie w stosunku do cząsteczek otaczającego gazu. Dla problemu kondensacji zaadoptowano również metody stosowane w teorii transportu neutronów w moderatorach reaktorów jądrowych. W problemie Milne'go, formalnie podobnym, chociaż prostszym od kondensacji, rozważa się pochłanianie neutronów na doskonałym,sferycznym absorberze. Sahni^{82,83/} rozwiązał liniowe równanie modelowe, zgodnie z którym wszystkie neutrony posiadają jedną prędkość i są rozpraszane izotropowo podczes zderzeń. Fuchs i Sutugin^{80/} znaleźli następnie formułę interpolacyjną dla numerycznych wyników Sahniego

$$\varphi = \varphi_c \left[1 + Kn \frac{1.333 + 0.71Kn^{-1}}{1 + Kn^{-1}} \right]^{-1}$$
/II.16/

Loyalka^{84/} poprawił model jednej prędkości stosowany przez Sahniego i rozwiązał liniowy całkowy model BGK metodą wariacyjną. Podobnie jak rezultat Brocka, wyniki Sahniego i Loyalki a także wzór /II.16/ stosują się jedynie dla cząsteczek pary o względnie małej masie, ponieważ równania modelowe związane są z założeniem o izotropowym rozpraszaniu cząsteczek. Opierając się na argumentach heurystycznych,Loyalka^{85/} podjął również próbę modyfikacji i uogólnienia równania /II.16/ w taki sposób, aby zakres jego stosowalności obejmował dowolne stosunki mas cząsteczek pary i obojętnego gezu.

Eksperymentalne badania procesu kondensacji-parowania sferycznego aerozolu w nieruchomym ośrodku gazowym napotykają na znaczne trudności, związane z koniecznością staran-

nego wyeliminowania wszystkich efektów ubocznych pojawiających się np. w obecności gradientów temperatury lub ciśnienia. Wyniki pierwszych prac doświadczalnych^{86-88/} były mało precyzyjne i charakteryzowały się znacznym rozrzutem, co uniemożliwiało znaczące porównanie ilościowe z teorią. Istotnym problemem eksperymentalnym był brak standartowych metod generacji i dokładnego pomiaru wielkości submikronowych /w obszarze wolnocząsteczkowym i knudsenowskim/ cząstek aerozolu. Niedawno zanotowano w tej dziedzinie wyraźny postęp dzięki zastosowaniu techniki rozpraszania światła laserowego. Davis i jego współpracownicy przeprowadzili całą serię doświadczeń^{89-92/}, których wyniki pokrywają niemal cały obszar przejściowy. Badano parowanie kropelek cieczy o niskiej lotności /ftalan dwuoktylu, sebacynian dwubutylu/, co pozwoliło na dokładne pomiary zmiany promienia cząstki przy małej szybkości procesu. Rezultaty pomiarów, których błąd autorzy oceniają na ok. 10%, stosunkowo dobrze zgadzają się z półempirycznym wzorem Fuchsa /II.15/, pod warunkiem odpowiedniego doboru parametru A .

W analizach kinetyki kondensacji najczęściej zaniedbuje się ciepło kondensacji, wyzwalane przy pochłanianiu cząsteczek pary na powierzchni kropli. Jest to uzasadnione, o ile stężenie substancji kondensującej w gazie jest bardzo niewielkie i procesy dysypacji energii kondensacji do otaczającej "kąpieli" gazowej są wystarczająco efektywne dla praktycznego zniwelowania jakiejkolwiek potencjalnie możliwej różnicy temperatur pomiędzy kropelką aerozolu a otaczającym gazem. Założenie to może być jednak naruszone, jeżeli cząs-

teczka pary po skondensowaniu wchodzi następnie w reakcję chemiczną zachodzącą w fazie skondensowanej. Z taką sytuacją spotykamy się w bardzo zróżnicowanych chemicznie aerozolach zanieczyszczonej atmosfery. Najczęstsze kondensujące zanieczyszczenia gazowe /SO₂, NO_x, węglowodory/, jako związki silnie reaktywne, inicjują łańcuchy przemian chemicznych, częściowo katalizowanych przez obecne w cząstkach aerozolu w ilościach śladowych pierwiastki metaliczne pochodzące z lotnego popiołu^{60/}.

Jeżeli w wyniku kondensacji oraz ewentualnie towarzyszących jej procesów następuje ogrzewanie kropelki aerozolu, to przepływ ciepła na zewnątrz kropli zmienia sten warstewki gazu bezpośrednio otaczającej powierzchnię cząstki, a to z kolei wpływa na szybkość transportu masy. W ten sposób strumienie masy i ciepła są wzajemnie sprzężone i w celu określenia szybkości kondensacji należy rozwiązać układ równań uwzględniających współzależność obu istotnych zjawisk. Wyrażenia /II.11/ lub /II.13/, podające strumień kondensacji /odpowiednio w granicy continuum i wolnocząsteczkowej/ w obecności różnicy temperatur pomiędzy cząstką a otoczeniem, nie mogą być bezpośrednio zastosowane, ponieważ temperatura kropli nie jest prostym parametrem, lecz wynika ściśle z bilansu cieplnego.

Brak jest bardziej systematycznych wyników teoretycznych dotyczących wpływu efektu cieplnego na szybkość kondensacji. Przybliżoną ocenę otrzymał Kang^{93/}, który zastosował metodę łączenia strumieni dla równań transportu masy i ciepła. Jednakże doświadczalne badania kondensacji par

rtęci^{94/}, pomimo ich małej dokładności, nie świadczą o poprawności wyniku Kanga.

- 62 -

Z punktu widzenia potrzeb technologii interesujące są również układy cząstek koloidalnych zawieszonych w atmosferze czystej pary. Wymagają one jednak odrębnego potraktowania ze względu na znacznie silniejsze efekty nierównowagowe. Pierwsze wyniki teoretyczne pokazują, że kinetyka kondensacji w środowisku czystej pary jest odmienna niż w ośrodku obojętnym^{95-97/}. Nie ma odpowiednich wyników doświadczalnych, które pozwoliłyby na zweryfikowanie tych przewidywań teoretycznych.

II.4. Kinetyka brownowskiej koagulacji

Podobnie jak przedstawiona poprzednio kondensacja, koagulacja zachodzi w wyniku połączenia się /koalescencji/ zderzających się ciał /w tym wypadku cząstek koloidalnych/, dlatego też oba procesy wykazują znaczne formalne podobieństwo. Będziemy rozważać koagulację brownowską, w której mechanizmem doprowadzającym do zderzenia jest przypadkowe błądzenie /random walk/ cząstek w równowagowym, obojętnym ośrodku. Jeżeli liczbę Knudsena zdefiniować jako $Kn = t/R_{12}$ gdzie $R_{12} = R_1 + R_2$ jest średnicą kolizyjną zderzających się cząstek a t - średnią drogą swobodną cząsteczek ośrodka gazowego, to cały zakres Kn można podzielić na te same trzy obszary, określone nierównościami /II.8/, w których proces koagulacji ma odmienną charakterystykę. W obszarze continuum koagulację brownowską opisuje klasyczny rezultat, uzyskany po raz pierwszy przez Smoluchowskiego^{98/} w wyniku rozważań nad wzajemną dyfuzją cząstek.

$$K_{s}(R_{4}, R_{2}) = 4\pi R_{12}(D_{4} + D_{2}) / 11.17 /$$
$$= \frac{2 kT}{3 \eta} R_{12} \left(\frac{1}{R_{4}} + \frac{1}{R_{2}} \right) / 11.18 /$$

gdzie $D_{1,2}$ oznaczają współczynniki dyfuzji cząstek, η i T są odpowiednio współczynnikiem lepkości i temperaturą ośrodka. We wzorze /II.18/ wykorzystano zależność Einsteina - Stokesa dla współczynnika dyfuzji kulistej cząstki o promieniu R. Granice stosowalności teorii Smoluchowskiego można nieco rozszerzyć (Kn < 0.25), jeżeli wprowadzić do współczynnika dyfuzji poprawkę ze względu na poślizg dyfuzyjny /slip - flow correction/

$$D_i = \frac{kT}{6\pi R_i \eta} C(Kn_i)$$
 /II.19/

Najbardziej znana jest empiryczna postać czynnika korekcyjnego, otrzymana na podstawie wyników doświadczeń Millikana^{99/}

$$C(Kn) = 1 + Kn \{1.257 + 0.4exp(-1.1/Kn)\}$$
 /II.20/

Istnieje również kilka przybliżonych teoretycznych wyników dla tej poprawki, spośród których najdokładniejsze są obli- 64 -

czenia Phillipsa^{100/}

$$C(Kn) = \frac{15 + 12b_{4}Kn + 9(b_{4}^{2} + 1)Kn^{2} + 18b_{2}(b_{4}^{2} + 2)Kn^{3}}{15 - 3b_{4}Kn + b_{2}(8 + \pi \alpha_{g})(b_{4}^{2} + 2)Kn^{2}} / 11.21/$$

gdzie $b_1 = (2 - \alpha g)/\alpha g$, $b_2 = (2 - \alpha g)^{-1}$, αg jest współczynnikiem akomodacji cząsteczek gazu.

W przeciwnym przypadku granicznym, Kn→∞, oddziaływania cząstek z gazem stają się mniej istotne i stała koagulacji jest określona równaniem na liczbę zderzeń z teorii kinetycznej gazów

$$K_{fm}(R_1, R_2) = \propto \pi R_{12}^2 \bar{u}$$
 /11.22/

gdzie ∝ jest współczynnikiem efektywności koalescencji, ū jest średnią względną prędkością termiczną cząstek o masach M₁, M₂

$$\overline{u} = \left(\overline{\nabla}_{4}^{2} + \overline{\nabla}_{2}^{2}\right)^{1/2} = \left[\frac{8kT(M_{1} + M_{2})}{\pi M_{4}M_{2}}\right]^{1/2} / \text{II.23/}$$

Równanie /II.22/ można ściśle uzasadnić^{101,102/} przez rozwiązanie układu równań Boltzmanna dla mieszaniny złożonej z silnie rozrzedzonych, ciężkich cząsteczek /cząstki koloidalne/ umieszczonych w składniku gazowym, którego cząsteczki są bardzo lekkie /gaz Lorentza/.

Podobnie jak dla kondensacji, ani teoria dyfuzyjna ani wolnocząsteczkowa nie mogą być stosowane w obszarze przejściowym, 0,1 < Kn < 10. Przedstawiona poprzednio metoda łączenia strumieni, zastosowana dla procesu koagulacji, prowadzi do następującego wyrażenia dla stałej koagulacji^{80/}

2 21/2

$$K(R_{4}, R_{2}) = 4\pi (R_{12}(D_{4} + D_{2}) \left[\frac{R_{12}}{R_{12} + g_{12}} + \frac{4(D_{1} + D_{2})}{\alpha \overline{u} R_{12}} \right] / 11.24$$

gdzie

$$g_{12} = (g_1^2 + g_2^2)^{1/2}$$
 /II.25/

$$l_i = 8D_i / \pi \nabla_i$$

/11.27/

 $g_{i} = \frac{1}{6 R_{i} l_{i}} \left\{ \left(2 R_{i} + l_{i} \right)^{3} - \left(4 R_{i}^{2} + l_{i}^{2} \right)^{3/2} \right\} - 2 R_{i/II.26/2}$

W pełni poprawny opis teoretyczny procesu koagulacji musi opierać się o rozwiązania równań ruchu brownowskiego cząstek w ośrodku gazowym. Dla zmiennych kanonicznych jest to równanie stochastyczne Langevina /I.42,52/, dla funkcji dystrybucyjnej $f(\underline{X}, \underline{V}, t)$ położenia <u>X</u> i prędkości <u>V</u> - równanie Fokkera - Plancka /I.53/.

Asztakow^{103/} rozwiązywał równanie Fokkera - Plancka metodą momentów Grada, jednakże jego wynik nie ma poprawnej postaci analitycznej i wykazuje złą granicę wolnocząsteczkow Prawidłowe rozwiązanie równania Fokkera - Plancka dla quasi-stacjonarnego procesu koagulacji metodą momentów Grada znajdujemy w pracy Sitarskiego i Seinfelda^{104/}. Ich rezultat prowadzi do następującego wyrażenia dla stałej koagulacji

$$K(R_{1}, R_{2}) = 4\pi R_{12} \left\{ D_{4} \frac{1 + 0.2 \frac{\alpha}{2 - \alpha} k_{1}}{1 + \left[0.68 \frac{\alpha}{2 - \alpha} + 0.1\pi \frac{2 - \alpha}{\alpha} \right] k_{1} + 0.06\pi k_{1}^{2}} \right\}$$

+
$$D_2 - \frac{1 + 0.2 \frac{\alpha}{2 - \alpha} k_2}{1 + [0.68 \frac{\alpha}{2 - \alpha} + 0.1\pi \frac{2 - \alpha}{\alpha}] k_2 + 0.06\pi k_2^2}$$

/11.28/

gdzie

$$k_i = 20D_i / \pi R_{12} \overline{v}_i / II_{\cdot 29} /$$

Równanie /II.28/ oraz wzór Fuchsa /II.24/ przewidują wartości zbliżone, z dokładnością 10 - 12%, w obszarze continuum i przejściowym. Jednakże w granicy wolnocząsteczkowej, $Kn \longrightarrow \infty$, wzór /II.28/ nie jest zbieżny do prawidłowej wartości /II.23/, lecz prowadzi do wyrażenia

$$K(roun. II.28) \xrightarrow{K_{n} \to \infty} \frac{2}{3} \pi R_{12}^{2}(\overline{v}_{1} + \overline{v}_{2})$$

$$(\alpha = 1) \quad /II.30/$$

Może to być wynikiem zarówno ograniczeń metody Grada,


za pomocą której rozwiązywano równanie Fokkera - Plancka, jak i szczególnego potraktowania ruchu względnego cząstek w podejściu Sitarskiego i Seinfelda.

Ostatnio uzyskano w teorii koagulacji ważny wynik. Sahni^{105/} podał ścisłe rozwiązanie równania Fokkera - Plancka dla ruchu względnego dwóch jednakowych cząstek dla problemu koagulacji, z którego wynika zależność

$$K(R,R) = \frac{16\pi R^{2}\sqrt{\frac{kT}{\pi M}}}{\infty^{-1} + \frac{x}{\sqrt{\pi}} - \frac{1}{2}\left[1 - exp(x^{2})erfc(x)\right]}$$
/II.31/

gdzie

$$x = \xi R \sqrt{\frac{M}{kT}}$$
 /II.32/

$$erfc(x) = \frac{2}{\sqrt{\pi}} \int_{x}^{\infty} e^{-y^{2}} dy$$
 /II.33/

¿ jest współczynnikiem oporu dla ruchu cząstek w ośrodku
gazowym, związanym ze współczynnikiem dyfuzji relacją
Einsteina /I.55/. Uniwersalność wyniku Sahni, /II.31/,
budzi jednak wątpliwości, ponieważ nałożył on na funkcję
rozkładu szczególnego rodzaju warunek brzegowy.

Eksperymentalne badanie procesu koagulacji, zwłaszcza w obszarze przejściowym i wolnocząsteczkowym, jest niezwykle trudne. Warunki odpowiadające większym liczbom Knudsena realizuje się przez zmnie jszenie ciśnienia ośrodka gazowego w układzie laboratoryjnym, co zwiększa średnią drogę swobodną cząsteczek gazu. Towarzyszy temu jednak wzrost dyfuzyjności cząstek, powodujący ich zwiększoną depozycję na powierzchniach ograniczających układ. Poniewaź ta strata cząstek nie jest związena z koagulacją, tradycyjna metoda badań doświadczalnych - obserwacja stężenia cząstek w regularnych odstępach czasu - musi być stosowana z dużą ostrożnością. Druga zasadnicza trudność jest konsekwencją faktu, że ewolucję układu aerozolowego pod wpływem koagulacji określa złożone równanie różniczkowo-całkowe /II.7/. Wyznaczenie na podstawie tego równania stałej koagulacji wymega w zasadzie pomiaru zmiany w czasie funkcji rozkładu wielkości cząstek N(R,t) . W praktyce należy dysponoweć metodą wytwarzania aerozoli o możliwie wąskim zakresie rozmiarów, a następnie w obliczeniach wprowadzać poprawki uwzględniające polidyspersyjność przy założeniu konkretnej postaci początkowej funkcji rozkładu /np. logarytmiczno normalne j/.

Fierwsze prace doświadczalne dotyczące szybkości koagulacji^{106,107/} ograniczały się do pomiarów zmiany ogólnej liczby cząstek przy założeniu, że proces przebiega zgodnie z prawem reakcji chemicznej drugiego rzędu. Warunki eksperymentów uległy wyraźnej poprawie po wprowadzeniu techniki rozproszenia światła laserowego. Grupa Kerkera wykonała szereg precyzyjnych pomiarów^{108-110/} w szerokim zakresie liczb Knudsena, Kn $\approx 1 \div 12$. Autorzy porównywali wyniki z wzorem Fuchsa /II.24/ i stwierdzili dostatecznie dobrą zgodność, biorąc pod uwagę błąd eksperymentalny rzędu 10 - 15%. Substancją koagulującą były submikronowe kropelki niskolotnej cieczy /sebacynian dwuetyloheksylu/ w azocie. Przeprowadzone następnie badania doświadczalne^{111/} koagulacji aerozolu stałego /Na Cl/, chociaż mniej dokładne, również wykazeły zbieżność z przewidywaniami równania Fuchsa, Sformułowanie celu pracy

Jak można się zorientować z przeglądu literatury, dokonanego w rozdziale II przedstawionej pracy, teoria kondensacji - parowania i koagulacji jest dobrze uzasadnione jedynie w dwóch przypadkach granicznych - dla bardzo małych i bardzo dużych liczb Knudsena. Nie istnieje wyczerpująca teoria która wypełniałaby lukę pomiędzy koncepcją dyfuzyjną, która jest stosowana w obszarze continuum, a elementarną teorią kinetyczną określającą częstotliwość zderzeń w obszarze wolnocząsteczkowym. Pomimo wielu wysiłków, podejmowanych zwłaszcza w ostatnich latach, nie zdołano uzyskać w pełni zadowalających wyników teoretycznych dla kondensacji i koagulacji przy pośrednich liczbach Knudsena. Froblem ten, którego początki związane są z klasycznymi rezultatami Maxwella i Smoluchowskiego, pozostaje w dalszym ciągu otwarty.

Dla wyjaśnienia wielu naturalnych zjawisk przyrodniczych i procesów technologicznych związanych z układami aerozolowymi obszar przejściowych liczb Knudsena jest przedmiotem największego zainteresowania. Początkowe, w wielu wypadkach również późniejsze stadia tworzenia się chmur i mgie zachodzą w reżimie przejściowym i wolnocząsteczkowym^{57/}. Wśród aerozoli zanieczyszczonej atmosfery cząstki o submikronowym zakresie wielkości są najliczniejsze i stanowią potencjalnie największe zagrożenie zdrowotne i ekonomiczne^{112/}. Dokładniejsze badania wykazały, że rozkład wielkości aerozoli zanieczyszczonej atmosfery jest krzywą trójmodalną z maksimami położonymi ok. 5, 0,1 i 0,01 μ m^{63/}. Biorąc pod uwagę długość średniej drogi swobodnej cząsteczek powietrza /~0,07 μ m/, dwa ostatnie maksima znajdują się w obszarze przejściowym.

Wobec powyższego celem przedstawionej pracy jest teoretyczne opracowanie kinetyki kondensacji i koagulacji w układach aerokoloidalnych ze szczególnym uwzględnieniem przedziału przejściowych liczb Knudsena.

Zgodnie z ogólnie przyjętym i uzasadnionym poglądem rozważany będzie quasi-stacjonarny proces kondensacji pary o niewielkim stężeniu na pojedynczej, nieruchomej, sferycznej cząstce aerozolu zawieszonej w środowisku rozrzedzonego gazu. Model ten stosunkowo dobrze odpowiada sytuacjom rzeczywistym, pomijając mniej istotne czynniki, które co prawda potencjalnie mogą występować w układzie, lecz których wpływ jest najczęściej zaniedbywalny. Poprzez rozwiązanie równania kinetycznego Boltzmanna dla funkcji dystrybucyjnej cząsteczel kondensującej pary będziemy dążyć do uzyskania wyrażenia analitycznego, określającego strumień kondensacji w funkcji liczby Knudsena, zmiennych termodynamicznych oraz parametrów oddziaływania międzycząsteczkowego w fazie gazowej. W sposób systematyczny, wychodząc od układu równań Boltzmanna dla mieszaniny gazowej, osobno rozważany będzie wpływ efektu cieplnego na kinetykę kondensacji. Jak się wydaje, problemowi temu nie poświęcono jak dotad należnej uwagi.

Analityczne podejście do równania Boltzmanna z konieczności musi wykorzystywać jedną z dostępnych przybliżonych

metod rozwiązywania tego równania. W konsekwencji uzyskany wynik analityczny związany jest z ograniczającymi założeniami i możliwościami wybranej metody i należy się liczyć z tym, że rezultat nie jest ściśle poprawny dla całego obszaru zmienności parametrów. Z tego względu, równolegle do analitycznego podejścia do problemu kondensacji, opartego na teorii kinetycznej gazów, rozwiniemy konkurencyjną, numeryczną metode bezpośredniej symulacji Monte Carlo zarćwno procesu kondensacji jak i koagulacji. Chociaż metoda numeryczna jest znacznie mniej wygodna od wzoru analitycznego, lecz nie wykazuje właściwych temu wynikowi ograniczeń i może być wykorzystana do dokładniejszej oceny zakresu jego stosowalności. Obliczenia numeryczne dokonywane są dla konkretnego układu, dla którego musimy zneć wartości parametrów cząsteczkowych i niektórych współczynników transportowych /np. współczynnika dyfuzji lub lepkości/. Dysponujemy takimi układami: są to układy przebadane eksperymentalnie przez grupę Davisa /kondensacja/ i grupę Kerkera /koagulacja/. Opracowana metoda symulacji Lonte Carlo zostanie zweryfikowana przez porównanie wyników numerycznych i doświadczalnych, uzyskanych dla identycznych układów przy jednakowych stosowanych założeniach fizycznych.

73 -

CZĘŚĆ II

III. ROZWIĄZANIE ROWNANIA BOLTZMANNA DLA PROCESU. IZOTERMICZNEJ KONDENSACJI PARY NA CZASTCE AEROZOLU^{113/}

III.1. Wprowadzenie

Ponieważ uzyskanie ścisłego rozwiązania równania Boltzmanna nie jest osiągalne, zasadniczym problemem przy zastosowaniu tego równania do opisu procesu kondensacji jest wybór przybliżonej metody rozwiązania. Niektóre równania modelowe /BGK, zlinearyzowane równanie całkowe/ były już stosowane do opisu tego procesu^{81-84/}, nie dały jednak zadowalających rezultatów. Trudno przypuszczać, aby zastosowanie bardziej skomplikowanych modeli pozwoliło na uzyskanie jakościowo lepszych wyników. Należy więc rozwiązywać równanie Boltzmanna w jego pełnej, niezmodyfikowanej postaci /I.3/. Metoda Chapmana - Enskoga nie znajduje w tym przypadku zastosowania, ponieważ uzyskiwane tą drogą rozwiązanie jest poprawne jedynie w obszarze bliskim continuum. Kn $\ll 1$. Wydaje się, że do badanego problemu najlepiej nadaje się metoda Grada, która uwzględnia stosunkowo największe zaburzenie równowegi w funkcji rozkładu.

Przedstawimy w tym rozdziale rozwiązanie równania Boltzmanna metodą Grada dla kondensacji w układzie dwuskładnikowym /para + gaz/, a następnie uogólnienie uzyskanego wyniku na przypadek wieloskładnikowego ośrodka gazowego^{113/}. W dalszym ciągu dolny indeks "0" lub brak indeksu oznacza wielkość odnoszącą się do pary, indeks "1" lub " \propto " - wielkość odnoszącą się do obojętnego gazu. Dla większej przejrzystości tekstu podstawowego bardziej szczegółowe obliczenia całek kolizyjnych zostały przeniesione do Dodatku /umieszczonego na końcu pracy/.

III.2. Układ dwuskładnikowy /para + gaz/

Przyjmujemy, że stężenie pary, \mathcal{N} , jest dostatecznie niskie względem stężenia otaczającego gazu, \mathcal{N}_{4} , oraz efekt cieplny kondensacji jest na tyle niewielki, aby spełnione były następujące założenia:

- Brak gradientów temperatury /efektywna dysypacja ciepła kondensacji przez obojętny gaz/;
- 2. Zderzenia pomiędzy cząsteczkami pary można zaniedbać w stosunku do znacznie bardziej prawdopodobnych zderzeń pomiędzy cząsteczkami pary i gazu /stosunek prawdopodobieństw wynosi $n/n_4/$;
- 3. Proces kondensacji bardzo nieznacznie zaburza /z uwagi, z kolei, na małe prawdopodobieństwo zderzeń mieszanych wobec zderzeń pomiędzy cząsteczkami gazu/ równowagowy,

 $f_1^{(o)}$, maxwellowski rozkład prędkości cząsteczek gazu

$$f_{1}^{(0)}(\underline{v}_{1}) = n_{1} \left(\frac{m_{1}}{2\pi kT}\right)^{3/2} exp\left(-\frac{m_{1}v_{1}^{2}}{2kT}\right) + 0\left(\frac{n}{n_{1}}\right) / III.1/$$

gdzie ⊻₁,m₁,n₁ oznaczają odpowiednio prędkość, masę stężenie cząsteczek gazu. Przy tych założeniach /w przybliżeniu rzędu n/n₁ / funkcję dystrybucyjną cząsteczek pary określa stacjonarne równanie Boltzmanna - Lorentza - 77 -

$$\underline{v} \frac{\partial f}{\partial \underline{x}} = \int d\underline{v}_1 d\sigma u \left(f_1^{\prime(0)} f' - f_1^{(0)} f \right)$$
(III.2)

Ponieważ temperatura jest stała, wektory przepływu masy, j i przepływu energii, Q, , mają wspólny kierunek. W metodzie Grada pozostaje dziesięć niezależnych momentów funkcji rozkładu: n, j, Q, Pij . Biorąc pod uwagę, że prędkość konwekcji V=0 /w przybliżeniu (n/n_A) $\ll 1$ /, stacjonarne równania momentów /I.34-36/ przyjmują następującą postać

$$\frac{\partial j_{\kappa}}{\partial x_{\kappa}} = 0$$
 /III.3/

$$kT \frac{\partial n}{\partial x_i} - \frac{\partial p_{i\kappa}}{\partial x_{\kappa}} = T_i^{(1)BL} / 111.4/$$

$$\frac{2}{5} \left(\frac{\partial q_i}{\partial x_j} + \frac{\partial q_i}{\partial x_i} + \frac{\partial q_k}{\partial x_k} \delta_{\bar{\iota}j} \right) = \prod_{\bar{\iota}j}^{(2)BL} / 111.5/$$

Całki kolizyjne prawej strony określone są równaniem /I.38/

$$I_{i}^{(1)BL} = \int d\sigma d\underline{v}_{1} d\underline{v} f_{1}^{(0)} f u(mv_{i}' - mv_{i})$$
 /III.6/

$$I_{\bar{i}j}^{(2)BL} = \int d\sigma d \underline{v}_{1} d \underline{v} f_{1}^{(0)} f u (mv_{i}'v_{j}' - mv_{i}v_{j}) / 111.7/$$

Dla obliczenia powyższych całek musimy określić, w jaki sposób prędkości po zderzeniu $\underline{\vee}'$, $\underline{\vee}'_{\lambda}$ wyrażają się przez

prędkości początkowe \vee , \vee_{4} oraz parametry zderzenia. Prędkości początkowe i końcowe cząsteczek związane są czterema /skalarnymi/ równaniami praw zachowania pędu i energii. Wynika stąd, że dla każdych określonych prędkości przed zderzeniem binarnym \vee , \vee_{4} istnieje dwuparametryczna rodzina rozwiązań dla sześciu skalarnych składowych prędkości po zderzeniu \vee' , \vee_{4}' . W postaci zupełnie ogólnej można prędkości po zderzeniu wyrazić za pomocą równań

$$\underline{v}' = \underline{v} + \frac{2\mu}{m} \underline{e} \left(\underline{e} \cdot \underline{u} \right)$$
 /III.8/

$$\underline{v}_1' = \underline{v}_1 - \frac{\underline{2\mu}}{m_1} \underline{e}(\underline{e} \cdot \underline{u})$$
 /III.9/

gdzie

$$u = v_{1} - v_{1} / III.10/$$

jest prędkością względną cząsteczek przed zderzeniem oraz

$$\mu = \frac{m m_1}{m + m_1} / \text{III.11}/$$

jest masą zredukowaną układu dwóch cząsteczek, <u>e</u> jest wektorem jednostkowym w kierunku zmiany prędkości cząsteczki pary /lub prędkości względnej <u>u</u> /.

W celu określenia explicite geometrii zderzenia wybieramy konkretny układ współrzędnych przedstawiony na Rysunku : Jedną z osi /np. X₁ / kierujemy zgodnie z prędkością względna <u>u</u> przed zderzeniem. Na płaszczyźnie P prostopadłej do <u>u</u> wprowadzamy współrzędne biegunowe / b, γ / dla rzutu na P początkowego odcinka trajektorii cząsteczek przed zderzeniem.



Rysunek 3. Parametry zderzenia birarnego.

Współrzędne wektora \underline{e} są określone przez kąt biegunowy Θ i azymutalny γ względem biegunowego kierunku \underline{u} . Łatwo można ustalić, że \underline{e} leży na dwusiecznej kąta utworzonego przez \underline{u} i \underline{u}' , a więc kąt rozproszenia cząsteczek po zderzeniu wynosi $2\Theta - \pi$. Przy znanej sferycznosymetrycznej postaci oddziaływania międzycząsteczkowego kąt rozproszenia jest jednoznaczną funkcją modułu prędkości wzglę. dnej u oraz parametru zderzenia b. Prawo oddziaływania wchodzi do obliczeń jedynie poprzez określenie wzajemnie jednoznacznych, odwracalnych zależności $b(\Theta, u)$ oraz $\Theta(b, u)$.

W obliczeniach różniczkowy przekrój czynny wygodnie jest przedstawić explicite w funkcji Θ i γ

$$d\sigma = d\gamma db \cdot b$$
 /III.12/

$$= d\gamma d\Theta B(\Theta, u) / III.13/$$

gdzie

$$B(\theta, u) = b(\theta, u) \frac{\partial b}{\partial \Theta}$$
 /III.14/

Zakres całkowania dla zmiennej χ wynosi od 0 do 2π , dla Θ zależy on od prawa sił międzycząsteczkowych, w przypadku sił odpychających obejmuje on odcinek od $\pi/2$ do π . Korzystając z /III.13/ całki kolizyjne przedstawiamy w postaci

$$\begin{split} \Gamma_{i}^{(1)BL} &= \int_{0}^{2\pi} dy \int_{\pi}^{\pi/2} d\psi dy_{A} B(\theta_{1}u) u f_{A}^{(0)} f \cdot 2\mu e_{i} u \cos \theta \quad /\text{III.15/} \\ \Gamma_{ij}^{(2)BL} &= \int_{0}^{2\pi} dy \int_{\pi}^{\pi/2} d\psi dy_{A} B(\theta_{1}u) u f_{A}^{(0)} f \\ &\times \left\{ -2\mu u \cos \theta \left(e_{i} v_{j} + e_{j} v_{i} \right) + \frac{4\mu^{2}}{m} e_{i} e_{j} u^{2} \cos^{2} \theta \right\} \quad /\text{III.16/} \end{split}$$

Całki kolizyjne muszą wykazywać identyczne własności tensorowe jak lewe strony równań /III.3-5/. Biorąc pod uwagę zależność funkcji dystrybucyjnej cząsteczek pary /I.33/ od strumieni ji, pij, qi, warunek ten określa następującą postać równań momentów

$$\frac{\partial j_{\kappa}}{\partial x_{\kappa}} = 0$$
 /III.17/

$$kT \frac{\partial n}{\partial x_i} - \frac{\partial p_{ik}}{\partial x_k} = A j_i + B q_i$$
 /III.18/

$$\frac{2}{5} \left(\frac{\partial q_i}{\partial X_i} + \frac{\partial q_i}{\partial X_i} + \frac{\partial q_k}{\partial X_k} \delta_{\tilde{\iota}_i} \right) = C_{\text{Pi}_i} / 111.19/$$

Współczynniki A, B, C zależą od zmiennych termodynamicznych n, T, oraz od konkretnej postaci sił międzycząsteczkowych. Najprostszy, jednocześnie względnie realistyczny jest model oddziaływania sztywnych kul

$$V_{\alpha p}(r) = \begin{cases} 0 & r > \sigma_{\alpha p} = \frac{1}{2} (\sigma_{\alpha} + \sigma_{p}) \\ \infty & r \leqslant \sigma_{\alpha p} & / \text{III.20/} \end{cases}$$

gdzie O_{KIP} oznaczają średnice cząsteczek. Dla tego potencjału otrzymujemy następujące współczynniki /por. Dodateł

$$A = -\frac{2m(1+2z)}{3(1+z)^2} l^{-1} \nabla$$
 /III.21/

$$B = -\frac{32}{15\pi(1+z)^2} l^{-1} \nabla^{-1}$$
 /III.22/

$$C = \frac{8(3+5z)}{15(1+z)^2} l^{-1} \overline{v}$$
 /III.23/

gdzie, $Z = m/m_1$

$$\ell = \left(\pi n_1 \sigma_{01}^{-2} (1+z)^{\gamma_2} \right)^{-1}$$

$$\overline{\mathbf{v}} = \left(\frac{8kT}{\pi m}\right)^{1/2}$$

- średnia droga swobodna cząsteczek pary
- średnia prędkość termiczna
 cząsteczek pary

 $\sigma_{01} = (\sigma + \sigma_n)/2$ jest średnicą kolizyjną w zderzeniach para – gaz. Przeprowadzając zwężenie równania /III.19/ i wykorzystując bezśladowość tensora ρ_{ij} , otrzymujemy

$$\frac{\partial q_{\kappa}}{\partial x_{\kappa}} = 0$$
 /III.24/

Po umieszczeniu początku układu współrzędnych w środku nieruchomej cząstki aerozolu można wykorzystać sferyczną symetrię. W tym układzie wektory przepływu masy i ciepła przyjmują następującą postać

$$j_{i}(\underline{x}) = j(\underline{x}) - \frac{\underline{x}_{i}}{\underline{x}}$$
/III.25/

$$q_{i}(\underline{x}) = q_{i}(r) \frac{x_{i}}{r}$$
 /III.26/

Z równań /III.17/ i /III.24/ otrzymujemy równania dla skalarnych funkcji j(r), $q_i(r)$ w warunkach sferycznej symetrii

$$\frac{1}{r^2} \frac{d}{dr} \left(r^2 j(r) \right) = 0 \qquad / \text{III}_{27/2}$$

- 83 -

$$\frac{1}{r^2} \frac{d}{dr} \left(r^2 q(r) \right) = 0 \qquad / \text{III.28} /$$

Równania /III.27,28/ mają bezpośrednie rozwiązania

$$\dot{b}(\tau) = \frac{\Delta_A}{\tau^2}$$

$$q(\tau) = \frac{\Delta_2}{\tau^2}$$
/III.29/
/III.30/

Po podstawieniu /III.29,30/ do równań /III.18,19/ otrzymujemy rozwiązania dla pozostałych momentów

$$\mathbf{n}(\mathbf{r}) = \mathbf{n}_{\infty} - \frac{1}{\mathbf{r}\mathbf{k}\mathbf{T}} (\mathbf{a}_{A} + \mathbf{a}_{2} \mathbf{B}) \qquad /\text{III.31/}$$

$$\mathbf{p}_{ij}(\mathbf{x}) = \frac{4\mathbf{a}_{2}}{5\mathbf{r}^{3}\mathbf{C}} \left(\delta_{ij} - \frac{3\mathbf{x}_{i}\mathbf{x}_{j}}{\mathbf{r}^{2}}\right) \qquad /\text{III.32/}$$

Stałe Q_A , Q_2 należy wyznaczyć na podstawie odpowiednich warunków brzegowych na powierzchni kropli. Zakładamy, że cząsteczka pary uderzająca w powierzchnię aerozolu jest albo z prawdopodobieństwem \ll pochłaniana, albo /z prawdopodobieństwem $1-\propto$ / odbija się zwierciadlanie. Trzeba również uwzględnić, że kropla aerozolu jest źródłem wyparowywanych cząsteczek mających równowagowy, maxwellowski rozkład prędkości, którego stężenie wynosi n_S /stężenie nasycenia/ pomnożone przez prawdopodobieństwo emisji, które – zgodnie z zasadą szczegółowej równowagi – równe jest prawdopodobieństwu pochłonięcia. Łatwo zauważyć, że \propto odpowiadz występującemu w teorii kondensacji – parowania współczynnikowi parowania. Zgodnie z tymi założeniami warunki brzegowe

na powierzchni kropli o promieniu R wyrażają się następująco

$$j(R) = \frac{\alpha}{R} \int (\underline{R} \cdot \underline{v}) f(\underline{R}, \underline{v}) d\underline{v} + \frac{\alpha}{R} \int (\underline{R} \cdot \underline{v}) f^{(o)} d\underline{v} / 111.33/$$

$$\underline{R} \cdot \underline{v} < 0 \qquad \underline{R} \cdot \underline{v} > 0$$

$$q(R) = \frac{\alpha}{2R} \int (\underline{R} \cdot \underline{v}) m v^2 f(\underline{R}, \underline{v}) d\underline{v} + \frac{\alpha}{2R} \int (\underline{R} \cdot \underline{v}) m v^2 f^{(\omega)} d\underline{v} / III.34/$$

$$\underline{R} \cdot \underline{v} < 0 \qquad \underline{R} \cdot \underline{v} > 0$$

Podstawiając do funkcji rozkładu rozwiązania /III.29-32/, otrzymujemy z warunków /III.33,34/ układ równań algebraicznych dla stałych α_4 , α_2 , który ma następujące rozwiązania

$$a_{1} = \frac{(n_{s} - n_{\infty})R^{2}Kn\nabla}{4} \frac{1 + \frac{3\beta(1+z)^{2}}{4(3+5z)}Kn}{\frac{4(9+10z)}{15\pi(1+z)^{2}} + \left[\frac{\beta(1+2z)}{\pi(3+5z)} + \frac{1}{2\beta}\right]Kn + \frac{9(1+z)^{2}}{8(3+5z)}Kn^{2}} / III.35/$$

$$a_{2} = \frac{m(n_{s} - n_{\infty})\pi R^{2} Kn \sqrt{3}}{16} \frac{1}{\frac{4(9 + 10z)}{15\pi (1 + z)^{2}} + \left[\frac{\beta(1 + 2z)}{\pi (3 + 5z)} + \frac{1}{2\rho}\right] Kn + \frac{9(1 + z)^{2}}{8(3 + 5z)} Kn^{2}}$$

/111.36/

gdzie
$$\beta = \alpha/(2-\alpha)$$

Stałe Q₁, Q₂ i w konsekwencji momenty funkcji rozkładu są explicite funkcjami liczby Knudsena. Na podstawie równań /III.35,36/ znajdujemy ostateczną postać momentów, np.

$$n(r) = n_{\infty} + \frac{R}{r}(n_{s} - n_{\infty}) - \frac{\frac{9+10z}{15(1+z)^{2}} + \frac{\beta(1+2z)}{4(3+5z)}Kn}{\frac{9+10z}{15(1+z)^{2}} + \frac{\beta(1+2z)}{4(3+5z)} + \frac{\pi}{8\beta}Kn + \frac{9\pi(1+z)^{2}}{32(3+5z)}Kn^{2}}$$

/III.37/

Zdefiniujemy formalnie strumień kondensacji jako całkowity strumień cząsteczek pary w kierunku cząstki aerozolu

$$\varphi = -4\pi R^2 \left(j(\underline{R}) \cdot \frac{R}{R} \right)$$
 /III.38/

Wykorzystując rozwiązanie /III.29/ oraz /III.35/ otrzymujemy następujące wyrażenie dla strumienia kondensacji

$$\varphi = (n_{\infty} - n_s) \pi R^2 Kn \nabla \frac{1 + \frac{3\beta(1+z)^2}{4(3+5z)} Kn}{\frac{4(9+10z)}{15\pi(1+z)^2} + \frac{\beta(1+2z)}{\pi(3+5z)} + \frac{4}{2\rho} Kn + \frac{9(1+z)^2}{8(3+5z)} Kn^2}$$

/III.39/

Jak wynika z /III.39/ φ jest liniową funkcją przesycenia pary, zależy od liczby Knudsena oraz, co charakterystyczne, od stosunku mas cząsteczek pary i gazu, Z. W celu zbadania poprawności wyrażenia /III.39/ przeanalizujemy graniczne

zachowanie uzyskanego rozwiązania w obszarze continuum i wolnocząsteczkowym.

W granicy continuum, Kn≪1, na podstawie równań /III.35/ i /III.37/ otrzymujemy dla profilu gęstości liczbowej i strumienia cząsteczek pary odpowiednio wyrażenia

$$n(r) = n_{\infty} + (n_{s} - n_{\infty}) \frac{R}{r} / III.40/$$

$$J(r) = (n_{s} - n_{\infty}) RL \sqrt{\frac{15 \pi (1+z)^{2}}{16 (9+10z)}} r^{-2} / III.41/$$

Powyższe wielkości związane są równaniem dyfuzji, $j = -D \partial n / \partial r$, z którego wyznaczamy nestępujący współczynnik dyfuzji

$$D = \frac{1}{1 - \Delta} \frac{3\pi (1 + z)}{32} l \nabla$$
 /III.42/

$$= \frac{1}{1-\Delta} D^{(\circ)}$$
 /III.43/

gdzie

$$\Delta = \left[10(1+z) \right]^{-1}$$
 /III.44/

Wyraz $D^{(\sigma)}$ jest dokładnie pierwszym przybliżeniem współczynnika dyfuzji według metody Chapmana - Enskoga^{30/}. Drugie przybliżenie Chapmana - Enskoga zbiega w granicy $n/n_n \longrightarrow 0$ do postaci /III.43/ i różni się jedynie formą poprawki Δ , która w tej metodzie jest następująca

$$\Delta^{\text{Ch-E}} = \left[13 + 16z + 30z^2 \right]^{-1} / \text{III.45} /$$

W granicy continuum równanie dla strumienia kondensacji /III.39/ przechodzi w wyrażenie /II.9/ ze współczynnikiem dyfuzji danym wzorem /III.42/.

W granicy wolnocząsteczkowej, Kn $\rightarrow \infty$, otrzymujemy z równania /III.39/ /przy założeniu $\propto = 1$ / następujące wyrażenie

$$\varphi = \frac{2}{3} \pi R^2 (n_\infty - n_s) \overline{v}$$
 /III.46/

które różni się od poprawnego strumienia wolnocząsteczkowego /II.12/ o czynnik liczbowy 2/3. Może to być konsekwencją ograniczeń zastosowanej przybliżonej metody rozwiązania równania Boltzmanna. Warto zauważyć, że identyczny czynnik liczbowy pojawił się w wyrażeniu na szybkość koagulacji i kondensacji brownowskiej uzyskanym za pomocą rozwiązania tą samą metodą równania Fokkera - Plancka^{114,104/}.

III.3. Wieloskładnikowa mieszanina gazowa

Uzyskane wyniki można również uogólnić na przypadek wieloskładnikowej obojętnej "kąpieli" gazowej. Ponieważ całki kolizyjne w równaniu Boltzmanna odpowiadające poszczególnym składnikom obojętnego gazu mają jednakową postać, końcowy układ równań różniczkowych dla momentów ma postać /III.17-19/ z następującymi współczynnikami^{113/}

$$A = \sum_{\alpha} -\frac{2m(1+2z_{\alpha})}{3(1+z_{\alpha})^{2}} t_{\alpha}^{-1} \overline{v}$$
 /III.47/

$$B = \sum_{\alpha} - \frac{32}{15\pi(1+z_{\alpha})^2} l_{\alpha}^{-1} \nabla^{-1} / III.48/$$

88

$$C = \sum_{\alpha} \frac{8(3+5z_{\alpha})}{15(1+z_{\alpha})^{2}} l_{\alpha}^{-1} \nabla$$
 /III.49/
$$z_{\alpha} = m/m_{\alpha}$$

Sumowanie rozciąga się na wszystkie składniki kąpieli gazowej. l_{∞} oznacza "binarną" średnią drogę swobodną cząsteczek pary, gdyby wszystkie składniki z wyjątkiem \propto zostały usunięte z kąpieli gazowej. Rozwiązania, tak jak poprzednie, określone są równaniami /III.29-32/. Zgodnie z warunkami brzegowymi /III.33-34/ dla wieloskładnikowej mieszaniny gazowej znajdujemy następujące wyrażenia dla stałych Ω_4 , Ω_2

$$a_{1} = \frac{(n_{5} - n_{\infty})R^{2}\nabla}{4} \frac{1 + \frac{2\beta}{5}k_{1}}{\frac{2}{T}(2k_{1}^{-1} - 3k_{2}^{-1}) + \frac{4\beta k_{1}}{5\pi k_{2}} + \frac{1}{2\beta} + \frac{3}{5}k_{1}}$$
/III.50/

$$a_{2} = \frac{m(n_{s} - n_{\infty}) \Pi R^{2} \nabla^{3}}{16} \frac{1}{\frac{2}{\Pi} (2k_{4}^{-1} - 3k_{2}^{-4}) + \frac{4\beta k_{4}}{5\Pi k_{2}} + \frac{1}{2\beta} + \frac{3}{5} k_{4}} / III.51/$$

Do równań /III.50,51/ wprowadzono następujące dwa parametry których wielkość jest rzędu liczby Knudsena

$$k_{1} = \left(R \sum_{\alpha} \frac{8(3+5z_{\alpha})}{15(1+z_{\alpha})^{2}} l_{\alpha}^{-1} \right)^{-1}$$
(III.52/

89

$$k_{2} = \left(R \sum_{\alpha} \frac{2(1+2z_{\alpha})}{3(1+z_{\alpha})^{2}} l_{\alpha}^{-1} \right)^{-1}$$
/III.53/

Szczególnie wyraźny związek między k_1 , k_2 i Kn zachodzi w dwóch przypadkach: w ośrodku gazowym jeden ze składników jest dominujący, np. $n_A \longrightarrow n_{\alpha}$ dla $\alpha \neq 4$ /a wtedy $l_1 \ll l_{\alpha}$ /, lub też masy cząsteczkowe wszystkich składników są podobne, $z_{\alpha} \approx z$. W obu tych przypadkach na podstawie równań /III.52,53/ parametry k_1 , k_2 wyrażają się bezpoźrednio poprzez liczbę Knudsena

$$k_1 \approx \frac{15(1+z)^2}{8(3+5z)}$$
 Kn /III.54/

$$k_2 \approx \frac{3(1+z)^2}{2(1+2z)}$$
 Kn /III.55/

Zgodnie z równaniami /III.29/, /III.31/ oraz /III.50,51/ otrzymujemy następujące wyrażenia dla profilu gęstości /liczbowej/ n(r) i strumienia kondensacji φ

$$n(r) = n_{\infty} + (n_{s} - n_{\infty}) \frac{R}{r} \frac{2k_{1}^{-4} - 3k_{2}^{-4} + \frac{2\beta k_{1}}{5k_{2}}}{2k_{1}^{-4} - 3k_{2}^{-4} + \frac{2\beta k_{1}}{5k_{2}} + \frac{\pi}{4\beta} + \frac{3\pi k_{1}}{10}} / III.56/$$

- 90 - -

$$\varphi = (n_{\infty} - n_{s})\pi R^{2}\nabla \frac{1 + \frac{2\beta k_{1}}{5}}{\frac{2}{\pi}(2k_{1}^{-1} - 3k_{2}^{-1}) + \frac{4\beta k_{1}}{5\pi k_{2}} + \frac{1}{2\beta} + \frac{3k_{1}}{5}}$$

/111.57/

Wykorzystując /III.50/ i /III.56/ łatwo pokazać, że w granicy continuum j(r) i n(r) są związane równaniem dyfuzji z następującym współczynnikiem

$$D = \left[\sum_{\alpha} \frac{16}{3} (1 - \Delta_{\alpha}) \pi n_{\alpha} \sigma_{\infty}^{2} \left(\frac{\mu_{\alpha}}{2 \, \mathrm{kT}}\right)^{1/2}\right]^{-1} /\mathrm{III.58}/$$

gdzie $\mu_{\alpha} = m_{\alpha} m / (m_{\alpha} + m)$, $\Delta_{\alpha} = (10(1 + z_{\alpha}))^{-1}$

 $\sigma_{\sigma z} = (\sigma + \sigma_z)/2$, σ_z jest średnicą cząsteczki składnika & kąpieli gazowej. Porównując /III.58/ z /III.42/ otrzymujemy zależność pomiędzy współczynnikiem dyfuzji D a "binarnymi" współczynnikami dyfuzji D_x, które odpowiadają dyfuzji pary w czystym składniku \propto

$$D^{-4} = \sum_{\alpha} x_{\alpha} D_{\alpha}^{-4}$$
 /III.59/

gdzie $X_{\alpha} = n_{\alpha} / \sum_{\beta} n_{\beta}$ oznaczają ułamki molowe. Związek /III.59/ jest zgodny z wynikiem uzyskiwanym metodą Chapmana Enskoga dla dyfuzji gazu o niewielkim stężeniu poprzez wielc składnikową, jednorodną mieszaninę gazową^{30/}.

III.4. Dyskusja otrzymanych wyników

91 -

Rozwiązując równanie Boltzmanna metodą Grada, uzyskano wyrażenia dla strumienia kondensacji φ w funkcji liczby Knudsena, równania /III.39/ i /III.57/, przy założeniu modelu sztywnych kul dla oddziaływania cząsteczek w gazie. Wykazują one poprawną granicę w obszarze continuum, jednakże granica wolnocząsteczkowa różni się od właściwego wyniku, przewidywanego według prostej teorii kinetycznej, o czynnik liczbowy 2/3. Należy zeuweżyć, że w obszarze wolnocząsteczkowym zmiena funkcji dystrybucyjnej, pomimo braku makroskopowych gradientów stężenia i ciśnienia, jest w rzeczywistości bardzo silna. Ze względu na efekt przesłaniania ze strony absorbującej cząstki rozkład prędkości cząsteczek pary zmienia się od połówkowego maxwellianu na powierzchni kropelki aerozolu do niemal maxwellowskiego w odległości rzędu R od powierzchni aerozolu. Prawdopodobnie całkowicie poprawny opis tak gwałtownej zmiany funkcji rozkładu przekracza możliwości zastosowanej metody rozwiązania. Rozwiniecie funkcji rozkładu w postaci skończonego szeregu wielomianów nie może oddać adekwatnie nieciągłego, połćwkowego maxwellianu. Przy rozwiązywaniu takich np. problemów jak siła oporu działająca na ciało przy przepływie cieczy^{115/} lub transport ciepła od kulistego źródła^{116/} i innych^{117,100} zauważono, że rozwiązania równań kinetycznych metodą momentów wykazują w granicy wolnocząsteczkowej najczęściej poprawną formę analityczną, lecz zawierają czynniki liczbowe nieco inne niż w wynikach uzyskiwanych innymi metodami.

Na Rysunku 4 przedstawiono strumień kondensacji, obliczony zgodnie z równaniem /III.39/, względem wartości wolnocząsteczkowej, φ/φ_{fm} , w obszarze przejściowych liczb Knudsena dla następujących wybranych układów o różnych stosunkach mas z : amoniak w ksenonie / z = 0,13/, dwutlenek wegla w podtlenku azotu / z = 1 / oraz ftalan dwuoktylu /DOP/ w azocie / Z = 13,9/. Dla porównania przedstawiono przewidywania φ dla tych układów na podstawie półempirycznego wzoru Fuchsa z parametrem A zależnym od stosunku mas według wzoru $\Delta = (1+z)^{V_2} l$, zaproponowanym przez Bradleya i in.^{86/} Wzór Fuchsa w tej postaci stosunkowo dobrze odtwarzał dane doświadczalne uzyskane przez grupę Davisa^{89-92/} dla parowania DOP w N₂ i He oraz sebacynianu dwubutylu /DES/ w N2, He i CO2. Widoczna jest bardzo wyraźna zależność obu wyrażeń od stosunku mas Z. . W przeciwieństwie do tego zilustrowane na Rysunku 4 numeryczne wyniki Loyalki^{84/} odpowiadają z=0 i, jak widać, nie mogą być stosowane przy skończonych stosunkach mas cząsteczek. Jest to konsekwencją własności zastosowanego przez tego autora modelowego równania kinetycznego. Wykresy obliczeń według wzoru /III.39/ oraz wzoru Fuchsa /II.15/ zgadzają się dość dobrze prawie do górnej granicy obszaru przejściowego, jednakże dla większych Kn strumień kondensacji określony wzorem /III.39/ opada i zbliża się asymptotycznie do dwóch trzecich właściwej wartości wolnocząsteczkowej.

- 92 -



Rysunek 4. Strumień kondensacji φ w stosunku do granicznej wartości wolnocząsteczkowej φ_{fm} w funkcji liczby Knudsena Kn przewidywany przez równanie /III.39/ (_____), równanie Fuchsa /II.15/ z $\Delta = \sqrt{1+z'}l$ (_____), numeryczne wyniki Loyalki⁸⁴(______ Poszczególne wartości Z odpowiadają następującym układom: amoniak w ksenonie / z = 0.13/, CO₂ w N₂O / z = 1/, DOP w N₂ / z = 13.9/. Współczynnik akomodacji $\propto = 1$.

IV. ROZWIAZANIE ROWNANIA BOLTZMANNA DLA PROCESU NIEIZOTERMICZNEJ KONDENSACJI PARY NA CZĄS-TCE AEROZOLU

IV.1. Wprowadzenie

Zrezygnujemy obecnie z założenia o izotermiczności środowiska gazowego i będziemy rozważać kondensację pary na cząstce aerozolu, wokół której powstaje gradient temperatury w otaczającym, obojętnym gazie w wyniku wydzielania się ciepła podczas pochłaniania cząsteczek pary przez fazę skondensowaną. Niekoniecznie musi to być ciepło kondensacji w ścisłym tego słowa znaczeniu, lecz może być np. ciepłem reakcji chemicznej, w której jednym z reagentów są kondensujące cząsteczki pary. Pozostałe założenia stosowane w rozdziale III zostają utrzymane, a więc kropelka aerozolu w dalszym ciągu traktowana jest jako nieruchomy, sferyczny absorber. Proces przebiega guasistacjonarnie przy założeniu, że temperatura kropli przyjmuje określoną wertość, zależną ewentualnie od promienia kropli, lecz niezeleżną od przebiegu historii zjawiska.

Transport masy i energii w fazie gazowej opisują równania Boltzmanna dla funkcji rozkładu prędkości cząsteczek pary i obojętnego gazu. Rozwiążemy układ równań kinetycznych dla tych dwóch składników stosując konsekwentnie metodę Grada. Aktualne zagadnienie jest znacznie bardziej złożone niż poprzednio rozwiązywany przypadek kondensacji w ośrodku izotermicznym. Z tego względu ograniczymy się do rozważenia

- 94 -

- 95 -

układu dwuskładnikowego: para i jednoskładnikowy gaz obojętny. Dla większej przejrzystości tekstu podstawowego bardziej szczegółowe obliczenia całek kolizyjnych równań Boltzmanna zostały przeniesione do Dodatku umieszczonego na końcu pracy.

IV.2. Równania momentów i ich rozwiązania

IV.2.1. Gaz obojetny

Obecność gradientu temperatury i związany z nim przepływ ciepła zaburza funkcję rozkładu prędkości cząsteczek gazu, o której nie można w tym wypadku zakładać, że jest równowagowym rozkładem maxwellowskim. Rozważany obecnie problem wymaga rozwiązania układu równań Boltzmanna dla obu składników - gazu obojętnego i kondensującej pary. Ponieważ w dalszym ciągu obowiązuje założenie, że względne stężenie pary w stosunku do stężenia obojętnego gazu jest niewielkie.

 $n/n_4 \ll 1$, zderzenia typu gaz - para są o czynnik n/n_4 mniej prawdopodobne od zderzeń pomiędzy cząsteczkemi gazu. Wobec tego w stacjonarnym równaniu Boltzmanna dla funkcji rozkładu prędkości f_4 cząsteczek gazu

 $\underline{v}_{n} \frac{\partial f_{n}}{\partial x} = J_{n}(f_{n} \overline{f}_{n}) + J_{n}(f_{n} \overline{f}) / IV. 1/$

całkę kolizyjną J₄₀ opisującą zderzenia mieszane można zaniedbać w stosunku do odpowiedniej całki J₄₄ reprezentującej zderzenia pomiędzy cząsteczkami gazu. Jest istotne, że w wyniku tego przybliżenia otrzymujemy zamknięte rów-

nanie dla funkcji f_1 . Pozwala to rozwiązywać najpierw równanie kinetyczne dla funkcji rozkładu prędkości cząsteczek gazu przy określonych warunkach brzegowych, a następnie uzyskane rozwiązanie wykorzystać przy rozwiązywaniu równania kinetycznego dla funkcji rozkładu prędkości cząsteczek pary.

Uwzględniając brak przepływu cząsteczek gazu, $j_1 = 0$, stacjonarne równania momentów funkcji dystrybucyjnej f_1 w metodzie Grada /I.34-37/ przyjmują następującą postać

$$\frac{\partial}{\partial x_{i}} n_{\mu} kT - \frac{\partial p_{nik}}{\partial x_{k}} = 0 \qquad /IV.2/$$

$$\frac{2}{5} \left(\frac{\partial q_{ni}}{\partial x_{i}} + \frac{\partial q_{ni}}{\partial x_{i}} + \frac{\partial q_{nk}}{\partial x_{k}} \delta_{ij} \right) = \prod_{Aij}^{(2)} /IV.3/$$

$$\frac{5}{2} n_{\mu} kT \frac{\partial T}{\partial x_{i}} - \frac{7}{2} p_{nik} \frac{\partial T}{\partial x_{k}} - T \frac{\partial}{\partial x_{i}} n_{\mu} kT = \frac{m_{\mu}}{k} \prod_{Aij}^{(3)} /IV.4/$$

W układzie współrzędnych wprowadzonym w rozdziale III całki kolizyjne równań /IV.3,4/ przedstawiają się zgodnie z wzorem /I.39/ następująco

$$I_{AAij}^{(2)} = m_{a} \int_{0}^{2\pi} \int_{\pi}^{\pi/2} d\theta \int d\underline{v}_{A} d\underline{\tilde{v}}_{A} u_{A} B(\theta, u_{a}) f_{A}(\underline{v}_{A}) f_{A}(\underline{\tilde{v}}_{A})$$

$$\times \left[u_{a} \cos\theta (e_{i} v_{Ai} + e_{i} v_{Ai}) + e_{i} e_{j} u_{A}^{2} \cos^{2}\theta \right] / IV.5/$$

$$I_{\Lambda 1i}^{(3)} = m_{\eta} \int_{0}^{2\pi} \int_{\pi}^{\pi/2} \int d\Psi \int d\underline{v}_{1} d\underline{\widetilde{v}}_{1} u_{\Lambda} B(\theta, u_{\Lambda}) f_{1}(\underline{v}_{\Lambda}) f_{1}(\underline{\widetilde{v}}_{\Lambda})$$

$$\times \left[(\underline{e} \cdot \underline{w}) u_{1} \cos \theta v_{i} + (\underline{e} \cdot \underline{w}) u_{1}^{2} \cos^{2} \theta e_{i} + \frac{1}{2} u_{1} \cos \theta v_{n}^{2} e_{i} \right]_{IV.6/1}$$

gdzie $\underline{w} = (\underline{v}_{A} + \underline{\tilde{v}}_{A})/2$ Powyższe całki obliczono /por. Dodatek/ dla modelu sztywnych kul o średnicy σ_{A} . Po podstawieniu wyrażeń dla $I_{AAIJ}^{(2)}$, $I_{AAI}^{(3)}$ równania /IV.3,4/ mają następującą postać

$$\frac{2}{5} \left(\frac{\partial q_{ai}}{\partial x_{j}} + \frac{\partial q_{ai}}{\partial x_{i}} + \frac{\partial q_{ak}}{\partial x_{k}} \delta_{ij} \right) = \frac{l_{a}^{-1} n_{a} k T \overline{v}_{a}}{15}$$

$$\times \left\{ \frac{12 p_{aij}}{n_{a} k T} + \frac{2}{7 (n_{a} k T)^{2}} \left(p_{aek} p_{aek} \delta_{ij} - 3 p_{aik} p_{akj} \right) + \frac{m_{a}}{25 n_{a}^{2} (k T)^{3}} \left(q_{1}^{2} \delta_{ij} - 3 q_{ai} q_{aj} \right) \right\}$$

$$/ IV.7/$$

$$\frac{5}{2}n_{A}kT\frac{\partial T}{\partial x_{i}} - \frac{7}{2}p_{Aik}\frac{\partial T}{\partial x_{k}} - T\frac{\partial}{\partial x_{i}}n_{A}kT = \frac{2^{6}l_{A}^{-4}n_{A}kT^{2}}{15\pi}\left\{-\frac{q_{Ai}}{n_{A}kT\sqrt{4}} + \frac{3}{20}\frac{p_{Aik}q_{Ak}}{(n_{A}kT)^{2}\sqrt{4}}\right\}$$

/11.8/

gdzie

$$l_1 = (\pi \sigma_1^2 n \sqrt{2})^{-1}$$
 /IV.9/

jest średnią drogą swobodną cząsteczek gazu oraz

$$\overline{V}_{1} = \left(\frac{8kT}{\pi m_{1}}\right)^{1/2}$$
 /IV. 10/

jest ich średnią prędkością termiczną. Dla innych modeli oddziaływań międzycząsteczkowych forma zależności funkcyjnej równań /IV.7,8/ od strumieni termodynamicznych jest identyczna, różnice występują w postaci odmiennych współczynników /funkcyjnych/ przy strumieniach. Równania /IV.2,7,8/ tworzą skomplikowany układ nieliniowych równań różniczkowych cząstkowych. W celu uproszczenia tego układu wykorzystemy następujące własności:

 Bezwymiarowe strumienie termodynamiczne, paij/nakT, qui/nakT, charakteryzują stopień wychylenia układu od stanu równowagi termodynamicznej. W warunkach niewielkiego zaburzenia równowagi wielkości te są małe, tzn.

$$\frac{\mathbf{p}_{1i}}{\mathbf{n}_{1}\mathbf{k}\mathbf{T}}, \frac{\mathbf{q}_{1i}}{\mathbf{n}_{1}\mathbf{k}\mathbf{T}\mathbf{v}_{1}} \ll 1$$

2. Współczynniki liczbowe przy wyrażeniach kwadratowych względem bezwymiarowych strumieni są znacznie mniejsze od współczynników przy odpowiednich wyrazach liniowych w równaniach /IV.7,8/.

Ograniczając się do stanów niezbyt odległych od równowagi termodynamicznej można w związku z tym pominąć w całkach kolizyjnych wyrazy kwadratowe względem strumieni. Kontrakcja równania /IV.7/ prowadzi bezpośrednio do równania

$$\frac{\partial q_{ik}}{\partial X_{k}} = 0$$
(IV.11/

Jak wiadomo z rozdziału III rozwiązanie równania /IV.11/ w warunkach sferycznej symetrii można zapisać w postaci

$$q_{ii} = \text{const} \frac{X_i}{T^3}$$

$$= a_1 n_{1\infty} k T_{\infty} \overline{v_{1\infty}} \frac{l_{1\infty}^2 x_i}{r^3}$$

/IV.12/

 $n_{A\infty}$, T_{∞} są niezaburzonymi wielkościami stężenia i temperatury, w nieskończonej odległości od kropli, $l_{A\infty}$ i $\nabla_{A\infty}$ oznaczają odpowiednio średnią drogę swobodną i średnią prędkość termiczną obliczoną według równań /IV.9,10/ przy $n_{4} = n_{1\infty}$ i $T = T_{\infty}$, Ω_{4} - bezwymiarowa stała. Konkretna postać rozwiązania /IV.12/ została wybrana dla ułatwienia dalszych przekształceń. Definiujemy bezwymiarowe zmienne

 $\tau(r)$, $\overline{p}_1(r)$, $\overline{p}_{1ij}(\underline{r})$ za pomocą równań

$$T(r) = T_{\infty}(1 + \tau(r)) / IV.13/$$

$$n_{A}(r)kT(r) = n_{100}kT_{00}(1+\widetilde{p}_{A}(r))/IV.14/$$

Po podstawieniu /IV.13-15/ do równań /IV.2,7,8/ i zachowa-

niu jedynie liniowych wyrazów rozwinięcia względem τ , \widetilde{p}_{A} i strumieni termodynamicznych otrzymujemy następujący układ równań

$$\frac{\partial \tilde{p}_{n}}{\partial x_{i}^{\prime}} - \frac{\partial \tilde{p}_{nik}}{\partial x_{k}^{\prime}} = 0$$
[IV.16]

$$\frac{5}{2} \frac{d\tau}{d\tau'} + 7 \frac{\alpha_{A}}{\tau'^{3}} \frac{d\tau}{d\tau'} - \frac{d\widetilde{p}_{A}}{d\tau'} = -\frac{2^{6} \alpha_{A}}{15 \pi} \left(1 + \widetilde{p}_{A} - \frac{1}{2} \tau\right) \tau'^{-2}$$

$$-\frac{15 \pi}{15 \pi} \left(1 + \widetilde{p}_{A} - \frac{1}{2} \tau\right) \tau'^{-2}$$

$$/IV.17/$$

$$\widetilde{p}_{nij} = \frac{\alpha_{1}}{\gamma^{13}} \left(\delta_{ij} - \frac{3 \chi_{i}' \chi_{j}'}{\gamma^{12}} \right) \left(1 - \widetilde{p}_{1} + \frac{1}{2} \tau \right)$$

/IV.18/

gdzie wprowadzono bezwymiarowe współrzędne $\underline{X}' = \underline{X}/l_{loo}$. Przy otrzymywaniu /IV.17,18/ wykorzystano postać rozwiązania /IV.12/ dla wektora strumienia ciepła. Zastosowane rozwinięcie względem $\tau(r)$ i $\widetilde{p}_{4}(r)$ i ograniczenie do liniowych wyrazów szeregu zawęża zakres stosowalności równań /IV.16-18/ do stanów względnie bliskich równowagi termodynamicznej. Dla rozwiązania równań /IV.16,17/ przeprowadzamy liniową transformację funkcji

$$\Phi = 1 + \widetilde{p}_1 - \frac{1}{2} \tau$$

$$\Psi = \frac{1}{2} (\tau - \widetilde{p}_1)$$

$$IV. 20/$$

Równania /IV.16,17/ przekształcają się w układ równań dla Φ , Ψ względem zmiennej $y = \alpha_{1/3}^{1/3}/\tau'$

$$\frac{1}{A\alpha_{4}^{4/3}} \left(1 + \frac{6}{5} y^{3} - \frac{2.8}{5} y^{6} \right) \frac{d\Phi}{dy} + \Phi = 0 \quad /\text{IV.21/}$$

$$\frac{d\Psi}{dy} + (1 - y^{3}) \frac{d\Phi}{dy} = 0 \quad /\text{IV.22/}$$

$$A = 2^{6}/75\pi$$

Rozwiązanie /IV.21/ wyraża się bezpośrednio przez kwadraturę

$$\Phi(y) = \exp\left[-\int_{0}^{y} 5A a_{1}^{2/3} - \frac{d\tilde{y}}{5 + 6\tilde{y}^{3} - 28\tilde{y}^{6}}\right] / IV.23/$$

Na podstawie /IV.23/ można wyznaczyć Ψ z równania /IV.22/. Rozwijając Φ , Ψ wokół y=0 otrzymujemy po przejściu do orginalnych funkcji rozwiązania

$$\tau(\tau) = 2 \left(A \frac{\alpha_{4}}{\tau^{1}} - \frac{1}{2!} A^{2} \frac{\alpha_{1}^{2}}{\tau^{12}} + \frac{1}{3!} A^{3} \frac{\alpha_{1}^{3}}{\tau^{13}} + \ldots \right) / IV_{*}24 /$$

$$\widetilde{p}_{A}(\tau) = -\frac{1}{2} A \frac{\alpha_{1}^{2}}{\tau^{14}} + \frac{2}{5} A^{2} \frac{\alpha_{1}^{3}}{\tau^{15}} - \frac{1}{6} A^{3} \frac{\alpha_{1}^{4}}{\tau^{16}} + \ldots$$

/IV.25/

Bezwymiarowy współczynnik Q_4 jest miarą wielkości strumienia cieplnego Q_4 , a więc miarą odchylenia od stanu równowag W warunkach niewielkiego zaburzenia równowagi dostateczne przybliżenie uzyskujemy uwzględniając jedynie liniowe względem Q_A wyrazy w /IV.24,25/.

Stałą Q₄, od której zależą rozwiązania momentów /IV.12,18,24,25/, wyznaczamy z warunku brzegowego na powierzchni kropli aerozolu. Zakładamy, że ułamek \propto_{T} cząsteczek gazu uderzających w cząstkę aerozolu ulega akomodacji na jej powierzchni i jest następnie emitowany dyfuzyjnie z rozkładem maxwellowskim o temperaturze kropli T_{L} . Pozostała część /1- \propto_{T} / cząsteczek odbija się zwierciedlanie od powierzchni cząstki. \propto_{T} jest współczynnikiem termicznej akomodacji energii, który określa następujące równanie dla strumienia cieplnego na powierzchni kropli

$$q_{A}(R) = \frac{\alpha_{T}}{2R} \int (\underline{R} \cdot \underline{v}) m_{A} v_{A}^{2} f_{A} d\underline{v}_{A} + \frac{\alpha_{T}}{2R} \int (\underline{R} \cdot \underline{v}_{A}) m_{A} v_{A}^{2} f_{A}^{(0)} d\underline{v}_{A}$$

$$\frac{\underline{R} \cdot \underline{v}_{A} \langle 0}{\underline{R} \cdot \underline{v}_{A} \rangle^{0}} / I \underline{v}_{*} 26/$$

gdzie $f_{\Lambda}^{(o)}$ jest rozkładem maxwellowskim o temperaturze T_{i} i gęstości $n_{\Lambda}(R)$. Po wykorzystaniu postaci momentów /IV.12,18,24,25/ otrzymujemy w przybliżeniu liniowym następujące rozwiązanie równania /IV.26/

$$\alpha_{1} = \frac{\left[\left(\frac{T_{L}}{T_{\infty}}\right)^{3/2} - 1\right] K n_{1}^{-1}}{A + 2A \left(\frac{T_{L}}{T_{\infty}}\right)^{3/2} + \left[\left(\frac{2}{\infty_{T}} - 1\right) K n_{1} + \frac{3}{2} K n_{1}^{2}\right]}$$

/IV.27/

które zależy od liczby Knudsena dla gazu $Kn_1 = l_{100}/R$. Po przejściu do wygodniejszego parametru $2Aa_1Kn_1=\varepsilon$ ostateczne rozwiązania dla momentów funkcji f_1 , w liniowym względem ε przybliżeniu, przyjmują następującą postać

$$T(r) = T_{\infty} \left(1 + \varepsilon \frac{R}{r} \right)$$
 /IV.28/

$$n_{\mu}(r)kT(r) = n_{\infty}kT_{\infty}$$
 /IV.29/

$$P_{nij} = n_1 k T \frac{\varepsilon K n_1^2}{2 A} \frac{R^3}{r^3} \left(\delta_{ij} - \frac{3 x_i x_j}{r^2} \right) / IV. 30/$$

$$q_{ii} = n_i k T \overline{v_{i\infty}} \frac{\varepsilon K n_i}{2 A} \frac{R^2 x_i}{\tau^3} / IV.31/$$

$$\varepsilon = \frac{\left(\frac{T_{\iota}}{T_{\infty}}\right)^{3/2} - 1}{\frac{1}{2} + \left(\frac{T_{\iota}}{T_{\infty}}\right)^{3/2} + \frac{1}{2A}\left[\left(\frac{2}{\infty_{T}} - 1\right)Kn_{4} + \frac{3}{2}Kn_{4}^{2}\right]}$$
 /IV.32/

Z równań /IV.28-32/ wynika, że czynnikiem wyprowadzającym gaz ze stanu równowagi termodynamicznej jest różnica temperatur, $\delta \tau = (T_l - T_\infty)/T_\infty$. Rozwinięcie liniowe, poczynione w trakcie rozwiązywania równań /IV.2,7,8/, można uzasadnić a posteriori, jeżeli przyjąć, że wielkość parametru

δτ jest mała, δτ < 1 . Rozwiązania momentów w formie /IV.28-31/ można również uzyskać poprzez rozwinięcie wszys-
tkich momentów w szereg potęgowy względem pewnego formalnego parametru / ~ \mathcal{E} / wokół stanu równowagi i zachowując następnie jedynie wyrazy liniowe w równaniach wyjściowych /IV.2,7,8/.

Równania /IV.28-32/ stanowią rozwiązanie samodzielnego problemu transportu ciepła wokół rozgrzanego /lub oziębionego/ kulistego ciała umieszczonego w obojętnym ośrodku gazowym. Z równań /IV.28/ i /IV.31/ wynika, że strumień cieplny jest związany z gradientem temperatury równaniem przewodnictwa cieplnego (prawem Fouriera), $q_{4i} = -\lambda \, \partial T / \partial \chi_i$ z następującym współczynnikiem

$$\lambda = \frac{75 \, \text{k} \, \sqrt{\text{kT}}}{64 \, \sigma_i^2} \sqrt{\pi \, m_i} \qquad /\text{IV.33}/$$

Wynik ten jest zgodny z pierwszym przybliżeniem dla λ uzy kiwanym metodą Chapmana - Enskoga^{30/}. Zależność strumienia ciepła od liczby Knudsena można przedstawić w postaci

$$q_{1} = \frac{q_{1c}}{1 + \left[A\left[1 + 2\left(\frac{T_{c}}{T_{c}}\right)^{3/2}\right]^{-1}\left[\left(\frac{2}{\alpha_{T}} - 1\right)Kn + \frac{3}{2}Kn^{2}\right]} / IV_{\cdot} 34.$$

gdzie 940 oznacza wyrażenie asymptotyczne dla strumienia energii w granicy continuum, Kn < 1.

Problem transportu energii od kropli o temperaturze różnej od temperatury ośrodka był również analizowany metod momentów Leesa^{116/}. Otrzymano następujący wynik

 $q_{1} = \frac{q_{1c}}{1 + KnB}$

/IV.35/

- 104 -

Stała B, przy $\alpha_{T} = 1$, przyjmuje wartość 15/4 dla gazów jednoatomowych. W porównaniu z wzorem /IV.35/ równanie /IV.34/ wykazuje odmienną zależność funkcyjną dla większych liczb Knudsena / ~ Kn⁻² /. Również współczynnik przy wyrazie liniowym względem Kn w mianowniku /IV.34/ jest różny od B i wynosi 1.23 przy $T_{L} \approx T_{\infty}$ i $\alpha_{T} = 1$.

IV.2.2. Kondensująca para

Równanie Boltzmanna dla funkcji dystrybucyjnej cząsteczek pary nie jest w przypadku nieizotermicznym równaniem Boltzmanna - Lorentza /III.2/, pomimo zaniedbania całki kolizyjnej reprezentującej zderzenia pomiędzy cząsteczkami pary, ponieważ funkcja rozkładu prędkości cząsteczek gazu nie jest maxwellowska. Mieszany człon kolizyjny \int_{04}^{04} zawiera również momenty funkcji rozkładu cząsteczek gazu. Przy założeniu braku konwekcji, V = 0, układ równań dla momentów funkcji dystrybucyjnej prędkości cząsteczek pary, w przybliżeniu $n/n_A \ll 1$, jest następujący

$$\frac{\partial j_{\kappa}}{\partial X_{\kappa}} = 0 \qquad /1V.36/$$

$$\frac{\partial}{\partial x_i} n k T - \frac{\partial p_{ik}}{\partial x_k} = I_{04i}^{(1)} / IV_{\cdot} 37/$$

$$\frac{2}{5} \left(\frac{\partial q_i}{\partial x_i} + \frac{\partial q_i}{\partial x_i} + \frac{\partial q_k}{\partial x_k} \delta_{ij} \right) = \int_{04ij}^{(2)} \sqrt{1V \cdot 38}$$

$$\frac{5}{2} \frac{\partial}{\partial x_i} n k T^2 - \frac{7}{2} \frac{\partial}{\partial x_k} p_{ik} T = \frac{m}{k} I_{oi}^{(3)}$$

/IV.39/

Całki kolizyjne $I_{04i}^{(4)}$, $I_{04ij}^{(2)}$ określone są równaniami /III.15,16/ z zastrzeżeniem, że $f_1(\underline{\vee}_4)$ nie jest w tym wypadku rozkładem maxwellowskim $f_4^{(0)}$, całka

 $I_{oli}^{(3)}$, stosując poprzednie oznaczenia dla parametrów zderzenia binarnego, wyraża się wzorem

$$\underline{W} = (\underline{m}\underline{v} + \underline{m}_{1}\underline{v}_{1})/(\underline{m} + \underline{m}_{1}) / 1V.40/$$

W Dodatku obliczono całki kolizyjne równań /IV.37-39/ dla modelu cząsteczek sztywnych kul o średnicach σ i σ_4 . Dla tego modelu równania /IV.37-39/ przyjmują następującą postać

$$\frac{\partial}{\partial x_{i}} n kT - \frac{\partial p_{ik}}{\partial x_{k}} = -\frac{16 \ell^{-4} n kT}{3 \pi (1+z)^{2}} \left\{ (1+2z) \frac{j_{i}}{n \sqrt{v}} + \frac{2}{5} \left(\frac{q_{i}}{n kT \sqrt{v}} - \frac{q_{Ai}}{n_{A} kT \sqrt{v}} z^{3/2} \right) - \frac{z (3+2z)}{5 (1+z)} \frac{j_{K}}{n \sqrt{v}} \frac{p_{AKi}}{n_{A} kT} \right\}$$

$$- \frac{107}{2} - \frac{107}{25(1+z)} \left(\frac{p_1 \overline{u}_K}{n_A k T} \frac{q_K}{n k T \overline{v}} - \frac{p_{\overline{u}_K}}{n k T} \frac{q_{4K}}{n_A k T} \frac{q_{4K}}{n_A k T} \frac{z^{3/2}}{\sqrt{17}} \right) \right\}$$
/IV.41/

$$\frac{2}{5} \left(\frac{\partial q_i}{\partial x_i} + \frac{\partial q_i}{\partial x_i} + \frac{\partial q_{\kappa}}{\partial x_{\kappa}} \delta_{\bar{i}j} \right) = \frac{4z \ell'' n k T \nabla}{5(1+z)^2}$$

$$\times \left\{ \frac{2(3+5z)}{3z} \frac{p_{\bar{z}j}}{nkT} - \frac{4p_{1\bar{z}j}}{3n_{4}kT} + \frac{-9+13z+10z^{2}}{15(1+z)^{2}} \frac{m_{j}}{nn_{4}(kT)^{2}} \right\}$$

+
$$\frac{2-6z}{25(1+z)^2} \frac{mq_iq_{ij}}{nn_1(kT)^3} - \frac{4+2z}{5(1+z)^2} \frac{mj_kq_{ik}}{nn_1(kT)^2} \delta_{ij}$$

+
$$\frac{8-4z}{75(1+z)^2} \frac{mq_{\kappa}q_{1\kappa}}{nn_{\eta}(kT)^3} \delta_{ij} + \frac{2-14z}{21(1+z)} \frac{p_{i\kappa}p_{1\kappa j}}{nn_{\eta}(kT)^2}$$

+
$$\frac{4}{21(1+z)} \frac{p_{KL} p_{4KL}}{n n_{A} (kT)^{2}} \delta_{ij}$$
 /IV.42/

$$\frac{5}{2}\frac{\partial}{\partial x_{i}}nkT^{2} - \frac{7}{2}p_{ik}\frac{\partial T}{\partial x_{k}} - \frac{7}{2}T\frac{\partial p_{ik}}{\partial x_{k}} = \frac{16e^{-4}nkT^{2}}{\pi(1+z)^{3}}$$

$$\times \left\{ \frac{6-z+20z^2}{6} \frac{j_i}{n\,\overline{\nabla}} - \frac{6+7z+10z^2}{5} \frac{q_i}{nkT\overline{\nabla}} \right\}$$

$$+ \frac{(32+5z)z^{3/2}}{15} \frac{q_{4i}}{n_4 k T \overline{v}_4} - \frac{6-134z-90z^2+29z^3}{12(1+z)} \frac{p_{4ik}}{n_4 k T} \frac{j_k}{n_{\nabla}} \\ + \frac{18-42z-23z^2+17z^3}{30(1+z)} \frac{p_{4ik}}{n_4 k T} \frac{q_k}{n_k k T} \\ + \frac{(45-14z+40z^2)z^{3/2}}{2.5(1+z)} \frac{p_{ik}}{n_k k T} \frac{q_{4ik}}{n_4 k T \overline{v}_4} \\ \right\} / IV.43/$$

Przyjmując założenie o niewielkim odchyleniu od równowagi termodynamicznej możemy pominąć - podobnie jak poprzednio wyrazy kwadratowe względem bezwymiarowych strumieni termodynamicznych w całkach kolizyjnych prawej strony. Otrzymany w ten sposób układ jest liniowy względem strumieni j, q, pij , natomiast jest w dalszym ciągu nieliniowy względem zmiennych termodynamicznych n, T. Zakładamy, że temperatura jest jednakowa dla obu składników, co jest uzasadnione uwzględnieniem jedynie zderzeń mieszanych para - gaz dla cząsteczek pary, które są w ten sposób lokalnie termalizowane przez otaczający gaz. Rozwiązanie charakterystycznego równania dywergencji /IV.36/ dla wektora strumienia cząsteczek pary j przedstawimy w postaci

$$j_{i} = \frac{a n \infty \sqrt{200} X_{i}}{r^{3}} / IV.44/$$

gdzie przyjęto bezwymiarowe współrzędne przestrzenne, $x \leftarrow x/R$, v_{∞} - niezaburzone stężenie pary, $\overline{v_{\infty}}$ - średnią prędkość termiczna liczona dla wielkości niezaburzonych $/ T_{\infty} /$, α - bezwymiarowa stała. Równanie /IV.36/ jest

jedynym, które ma bezpośrednie rozwiązanie. Wprowadzimy nierównowagową składową ciśnienia cząstkowego pary
$$\widetilde{p}(r)$$
 za pomocą równania

$$n(r)kT(r) = n_{\infty}kT_{\infty}(1+\tilde{p}(r)) / IV_{*}45/$$

W celu koniecznego dalszego uproszczenia równań /IV.41-43/ podstawimy równanie /IV.45/ dla ciśnienia oraz /IV.13/ dla temperatury do równań momentów i zastosujemy rozwinięcie potęgowe względem τ , \tilde{p} . Ograniczając się do stanów bliskich równowagi termodynamicznej zachowujemy jedynie liniowe człony względem τ , \tilde{p} i strumieni termodynamicznych. W efekcie wszystkie współczynniki przy strumieniach są stałymi zależnymi od n_{∞} , T_{∞}

$$\frac{\partial \tilde{p}}{\partial x_{i}} - (n_{\infty} k T_{\infty})^{-1} \frac{\partial \tilde{p}_{ik}}{\partial x_{k}} = -\frac{16}{3\pi (1+z)^{2} K n}$$

$$* \left\{ (1+2z) \frac{j_{i}}{n_{\infty}} + \frac{2}{5} \left(\frac{q_{i}}{n_{\infty} k T_{\infty} \nabla_{\infty}} - \frac{q_{4i} z^{3/2}}{n_{\infty} k T_{\infty} \nabla_{n\infty}} \right) \right\}$$

$$/ IV.46/$$

$$\frac{2}{5} \left(\frac{\partial q_i}{\partial x_i} + \frac{\partial q_i}{\partial x_i} + \frac{\partial q_k}{\partial x_k} \delta_{ij} \right) = \frac{8z \operatorname{nookToo} \overline{V_{oo}}}{15 (1+z)^2 \operatorname{Kn}} \left\{ \frac{3+5z}{z} - \frac{\overline{p_{ij}}}{\operatorname{nookToo}} - 2 \frac{\overline{p_{ij}}}{\operatorname{nookToo}} \right\}$$
/IV.47/

$$\frac{5}{2} \left(\frac{\partial \tau}{\partial x_{i}} - \frac{\partial \widetilde{p}}{\partial x_{i}} \right) = \frac{16z}{\pi (1+z)^{3} \text{Kn}} \left\{ \frac{6-z+20z^{2}}{6} \frac{j_{i}}{n_{\infty} \sqrt{v_{\infty}}} - \frac{6+7z+10z^{2}}{5} \frac{q_{i}}{n_{\infty} \sqrt{k} \sqrt{v_{\infty}}} + \frac{(32+5z)z^{3/2}}{15} \frac{q_{i}}{n_{\text{wo}} \sqrt{k} \sqrt{v_{\infty}}} \right\}$$

- 110 .

W równaniach /IV.46-48/ wprowadzono bezwymiarowe współrzędne przestrzenne, X — X/R. Biorąc pod uwagę bezśladowość tensorów ciśnienia Pij, Paij, w wyniku kontrakcji równania /IV.47/ otrzymujemy

$$\frac{\partial q_{\kappa}}{\partial x_{\kappa}} = 0 \qquad /IV.49/$$

/IV.48/

Oznacza to, że $q_i \sim x_i/r^3$, a wtedy z równania /IV.47/ wynika

$$\frac{\partial p_{i\kappa}}{\partial x_{\kappa}} = 0$$
 /IV.50/

Rezultat ten podstawiamy do równania /IV.46/. Z kolei równanie /IV.46/ może posłużyć do wyznaczenia gradientu ciśnienia $\partial \tilde{p}/\partial x_i$, który wykorzystujemy w /IV.48/ i otrzymujemy równanie

$$\frac{5}{2} \frac{\partial \tau}{\partial x_{i}} - \frac{40}{3\pi(4+z)^{2} Kn} \left\{ (1+2z) \frac{j_{i}}{n_{\infty} \sqrt{\omega}} + \frac{2}{5} \left(\frac{q_{i}}{n_{\infty} \sqrt{1-z}} - \frac{q_{ai} z^{3/2}}{n_{\omega} \sqrt{1-z}} \right) \right\}$$

$$= \frac{16}{\pi (4+z)^{2} Kn} \left\{ \frac{6-z+20z^{2}}{6} - \frac{j_{i}}{n_{\infty} \sqrt{1-z}} \right\}$$

$$-\frac{6+7z+10z^{2}}{5}\frac{q_{ii}}{n_{\infty}kT_{\infty}\overline{v_{\infty}}}+\frac{(32+5z)z^{3/2}+4(1+z)^{3}}{15}\frac{q_{ii}}{n_{\infty}kT_{\infty}\overline{v_{\infty}}}\right\}$$

/IV.51/

Z równania /IV.24/ wyznaczamy pochodną $\partial \tau / \partial x_i$ i podstawiamy do równania /IV.51/. Konsekwencją równania /IV.51/ jest liniowy związek pomiędzy strumieniami

$$\frac{q_{ii}}{n_{\infty}kT_{\infty}\overline{v}_{\infty}} = C \frac{j_{ii}}{n_{\infty}\overline{v}_{\infty}} + C_{1} \frac{q_{ii}}{n_{\infty}kT_{\infty}\overline{v}_{\infty}} / IV_{.52}/$$

gdzie

$$c = \frac{5(11 + 14z + 30z^2)}{26 + 32z + 60z^2}$$
 /IV.53/

$$C_{4} = \frac{54z^{3/2} + 8(1+z)^{3}}{26 + 32z + 60z^{2}}$$
/IV.54/

W równaniach /IV.51-54/ przyjęto przybliżenie $Kn_4 \approx Kn$. Po podstawieniu /IV.52/ do zlinearyzowanych równań /IV.46-47/ otrzymujemy rozwiązania dla n(r) i pij, które mają następujacą postać

$$n(r) = n_{\infty} \frac{1 + \frac{32}{3\pi (1+z)^2 Kn} \left(\alpha B_1 + \frac{B_2 \epsilon Kn}{2A} \right) \frac{1}{r}}{1 + \frac{\epsilon}{r}} / IV.55/$$

gdzie

$$B_{1} = (1+z) \frac{12 + 16z + 30z^{2}}{13 + 16z + 30z^{2}}$$
 /IV.56/

- 112 -

$$B_{z} = \frac{2(7 - 8z - 15z^{2})z^{3/2} + 4(1+z)^{3}}{5(13 + 16z + 30z^{2})}$$

/IV.57/

$$p_{\overline{i}j} = n_{\infty} k T_{\infty} \left[\frac{z \varepsilon K n^2}{A(3+5z)} + \frac{3(1+z)^2 K n}{2(3+5z)} (ca + c_A \frac{\varepsilon K n}{2A}) \right]$$

$$\times \left(\delta_{ij} - \frac{3\chi_i\chi_j}{\tau^2}\right) \tau^{-3}$$
 /IV.58/

Stałą a występującą w rozwiązaniach momentów /IV.44/, /IV.52/, /IV.55/ i /IV.58/ wyznaczamy z warunku brzegowego, który formułujemy identycznie jak w przypadku kondensacji w ośrodku izotermicznym

$$j(R) = \frac{\alpha}{R} \int (\underline{R} \cdot \underline{y}) f(\underline{y}) d\underline{y} + \frac{\alpha}{R} \int (\underline{R} \cdot \underline{y}) f^{(0)} d\underline{y}$$

$$\underline{R} \cdot \underline{y} \langle 0 \qquad \underline{R} \cdot \underline{y} \rangle 0 \qquad /11.59/$$

 $f^{(o)}$ jest maxwellianem, którego parametrami są temperatura kropli T_U i gęstość pary nasyconej Ns w temperaturze T_U , d jest prawdopodobieństwem absorbcji cząsteczki uderzającej w powierzchnię kropelki aerozolu. Wykorzystując postać rozwiązań dla momentów, z równania /IV.59/ otrzymujemy następującą wartość stałej

$$a = F_1 Kn \frac{\frac{n_s - n_{\infty}}{n_{\infty}} + \varepsilon F_2 + \varepsilon F_3 Kn + \varepsilon F_4 Kn^2}{F_5 + F_6 Kn + F_7 Kn^2} / IV.60 /$$

gdzie

$$F_{1} = 6\pi (1+z)(3+5z)$$
 /IV.61/

$$F_{2} = -\frac{32\left[\left[7 - 8z - 30z^{2}\right]z^{3/2} + 2(1+z)^{3}\right]}{15\pi A(1+z)^{2}(13+16z+30z^{2})} / IV.62/$$

$$F_3 = \frac{1}{6A} \left(\frac{2}{\alpha_T} - 1 \right)$$
 /IV.63/

$$F_{4} = \frac{1}{4A} \left[1 - \frac{4z + 3(1+z)^{2}c_{1}}{3+5z} \right]$$
 /IV.64/

$$F_5 = 64(3+5z)\frac{12+16z+30z^2}{13+16z+30z^2} / IV.65/$$

$$F_6 = \frac{12(2-\alpha)}{\alpha} (1+z)(3+5z)$$
 /IV.66/

$$F_{7} = \frac{45\pi(1+z)^{2}(11+14z+30z^{2})}{26+32z+60z^{2}} / IV.67/$$

IV. 3. Kinetyka kondensacji

Jednoznaczne rozwiązanie zagadnienia transportu masy i energii w procesie kondensacji wymaga określenia parametru E, od którego zależą poprzez stałą a daną równaniem /IV.60/ wielkości odpowiednich strumieni 1, /IV.44/, oraz 9, /IV.52/. Zgodnie z równaniem /IV.33/ parametr E jest funkcją gradientu temperatury. Badany układ znajduje się w stanie stacjonarnym, jeżeli temperatura kropli po przejściu pewnej fazy początkowej osiąga stałą wartość $T_{l} > T_{\infty}$. Przebiegająca w dalszym ciągu kondensacja wyzwala co prawda kolejne, dodatkowe ilości energii, lecz nie powoduje to podwyższenia temperatury kropli, gdyż zwiększyłoby to strumień ciepła przewodzonego przez obojętny gaz, co z kolei prowadzi do studzenia aerozolu. Warunek stacjonarności jest spełniony w wyniku zrównoważenia bilansu ciepła kondensacji i ciepła odprowadzanego od kropli przez gaz

$$Q_{cj} + q_{1} = 0 \qquad /IV.68/$$

Q_c oznacza ciepło kondensacji na cząsteczkę pary. Ze względu na założenie $n \ll n_4$ pominięto w równaniu /IV.68/ udział pary w przewodnictwie cieplnym, $q \ll q_4$. Po podstawieniu wyników /IV.44/, /IV.60/ oraz /IV.31/ do /IV.68/ otrzymujemy następujące rozwiązanie

$$\varepsilon = -\frac{n_s - n_{\infty}}{n_{\infty}} \frac{E_1}{E_2 + E_3 Kn + E_4 Kn^2} / IV.69/$$

gdzie

$$E_{1} = \frac{n \infty Q_{c}}{n \infty k T_{\infty}} F_{1}$$
 /IV.70/

$$E_2 = \frac{\sqrt{z}}{2A}F_5 + E_1F_2$$
 /IV.71/

$$E_3 = \frac{\sqrt{2}}{2A}F_6 + E_1F_3$$
 /IV.72/

$$E_{4} = \frac{\sqrt{z}}{2A}F_{7} + E_{4}F_{4}$$
/IV.73/

W granicy continuum, $Kn \ll 1$, \mathcal{E} dąży do stałej wartości, różnej od zera. Natomiast w granicy wolnocząsteczkowej, $Kn \longrightarrow \infty$, \mathcal{E} dąży asymptotycznie do zera, co oznacza, że zanika również różnica temperatur pomiędzy kroplą a gazowym otoczeniem. Z równań /IV.69,70/ wynika, że przy przyjętych założeniach fizycznych efekt cieplny kondensacji można zaobserwować w warunkach gdy $Q_c \gg kT$. W przeciwnym wypadku wielkość \mathcal{E} jest rzędu n_{∞}/n_{∞} , a wyrazy tego rzędu konsekwentnie pomijamy w przedstawionym rozwiązeniu.

Stosując się do wprowadzonej poprzednio definicji strumienia kondensacji 9, /III.38/, po wykorzystaniu równań /IV.44/, /IV.60/ i /IV.69/ otrzymujemy następujący wynik

$$\varphi = 4\pi R^{2} (n_{\infty} - n_{s}) \overline{V_{\infty}} Kn F_{4} \frac{E_{2} - E_{4}F_{2} + (E_{3} - E_{4}F_{3})Kn + (E_{4} - E_{4}F_{4})Kn^{2}}{(E_{2} + E_{3}Kn + E_{4}Kn^{2})(F_{5} + F_{6}Kn + F_{7}Kn^{2})} / IV.74/$$

Sprawdzimy graniczne zachowanie się wyrażenia /IV.74/ dla bardzo małych i bardzo dużych liczb Knudsena. W granicy continuum otrzymujemy

$$\varphi = 4\pi R(n_{\infty} - n_s) \left[\frac{3\pi (1+z) l_{\infty} \sqrt{b_0}}{32} \frac{13 + 16z + 30z^2}{12 + 16z + 30z^2} \right]$$

$$\times \frac{1}{1 + \frac{n_{\infty}Q_{c}2A}{n_{1\infty}k T_{\infty}z^{V_{2}}} \frac{F_{1}F_{2}}{F_{5}}}$$

/IV.75/

W zależności od znaku czynnika F_2 efekt cieplny zwiększa lub zmniejsza szybkość procesu kondensacji. F_2 zmienia znak przy $z_0 \approx 0.76$, przy czym $F_2 > 0$ dla $z > z_0$ oraz

 $F_2 \langle 0$ dla $z \langle z_o$. Wpływ ciepła kondensacji na proces transportu masy podczas kondensacji zależy więc od stosunku mas cząsteczek pary i obojętnego gazu, co odpowiada zależności współczynnika termodyfuzji od stosunku mas cząsteczek mieszaniny gazowej^{30/}. Przy braku efektu cieplnego ($Q_c = 0$) z równania /IV.75/ otrzymujemy klasyczny rezultat Maxwella dla zakresu continuum, /II.9/, z następującym współczynnikiem dyfuzji

$$D = \frac{1}{1-\Delta} \frac{3\pi (1+z) loo \nabla_{oo}}{32}$$

gdzie poprawka A określona jest wzorem

$$\Delta = (13 + 16z + 30z^2)^{-1}$$

Rezultat /IV.76,77/ jest dokładnie zgodny ze współczynnikiem dyfuzji D otrzymywanym w drugim przybliżeniu metody Chapmana - Enskoga^{30/} przy założeniu $n/n_4 \ll 1$. Równanie /IV.76/ ma również identyczną postać jak poprzedni wynik dla D uzyskany w przypadku izotermicznym, lecz poprzednio otrzymano poprawkę $\Delta = [10(1+z)]^{-1}$.

- 117

W granicy wolnocząsteczkowej strumień kondensacji dąży asymptotycznie do zera jak Kn⁻¹ /przy stałym promieniu kropli **R**/. Ten wynik nie jest poprawny.

Zgodnie z równaniem /IV.60/ zależność strumienia kondensacji od liczby Knudsena przy braku efektu cieplnego, $\varepsilon = 0$, jest następująca

$$\varphi = 4\pi R^2 (n_{\infty} - n_s) \overline{v_{0}} Kn \frac{F_1}{F_5 + F_6 Kn + F_7 Kn^2} / IV.78 /$$

Wyrażenie to ma odmienną formę w stosunku do poprzedniego wyniku otrzymanego dla kondensacji w ośrodku izotermicznym, /III.39/. Zasadnicza różnica występuje w funkcyjnej zależności od liczby Knudsena, ponieważ obecne rozwiązanie w granicy wolnocząsteczkowej dąży do zera proporcjonalnie do

Km⁻⁴, podczas gdy na podstawie równania /III.39/ oraz poprawnego wyniku wolnocząsteczkowego /II.12/ granica ta jest różna od zera i skończona. Uzyskane rozwiązanie problemu kondensacji z uwzględnieniem efektu cieplnego nie może być więc stosowane w zakresie dużych liczb Knudsena.

IV.4. Dyskusja otrzymanych wyników

Zastosowano metodę Grada w celu rozwiązania równań Boltzmanna dla funkcji dystrybucyjnych prędkości cząsteczek pary i obojętnego gazu dla problemu kondensacji pary o względnie niewielkim stężeniu z uwzględnieniem gradientu temperatury wywołanego efektem cieplnym kondensacji. Niestety metoda Grada prowadzi do układu nieliniowych równań różniczkowych znacznie bardziej skomplikowanych niż jakiekolwiek równania hydrodynamiki. W celu analitycznego rozwiązania tych równań przeprowadzono ich kompletną linearyzację względem nierównowagowych składowych momentów funkcji rozkładu prędkości. Zastosowane przybliżenie jest równoważne rozwinięciu momentów w szereg względem formalnego parametru z konsekwentnym zachowaniem co najwyżej liniowych wyrazów w równaniach i rozwiązaniach. Podobna metoda została zastosowana przy rozwiązywaniu równań momentów dla problemu kondensacji w środowisku czystej pary^{96/} oraz równania BGK dla przepływu ściśliwej, lepkiej, przewodzącej ciepło cieczy^{119/}. W konsekwencji przyjętej metody rozwiązania zakres stosowalności otrzymanych wyników jest ograniczony do stanów niezbyt odległych od równowagi termodynamicznej.

Proces przebiega /quasi/ stacjonarnie, jeżeli następuje zrównoważenie intensywności wytwarzania ciepła kondensacji z szybkością jego odprowadzania na zewnątrz kropli przez obojętny gaz. W tych warunkach można wyznaczyć szybkość procesu kondensacji φ, która określona jest wzorem /IV.74/. O ile granica continuum wyrażenia /IV.74/ wydaje się poprawna /chociaż brak ścisłych wyników nawet dla przypadków granicznych rozważanego problemu uniemożliwia dokładną ocenę otrzymenego rezultatu/, o tyle granica wolnocząsteczkowa wykazuje niewłaściwą zależność względem liczby Knudsena. Potwierdza to analiza równania /IV.74/ dla przypedku braku efektu cieplnego, $Q_c = 0$. W tej granicy wzór /IV.74/ nie odtwarza poprzednio otrzymanego rezultatu /III.39/ dla kondensecji w ośrodku izotermicznym, lecz przyjmuje odmienną posteć /IV.78/. Granica continuum tego równania odpowieda klasycznemu wynikowi Maxwella ze współczynnikiem dyfuzji /IV.76/ zgodnym w przybliżeniu z poprzednim wynikiem /III.42, oraz rezultatem metody Chapmana - Enskoga. Natomiast granica wolnocząsteczkowa jest niepoprawna, bowiem dla dużych liczb Knudsena względny strumień kondensacji φ/φ_{fm} monotonicznie zanika, zgodnie z równaniem /IV.78/, proporcjonalnie do Ku-Jest to zależność zdecydowanie różna od poprzedniego wyniku dla przypadku izotermicznego, który wykazywał w granicy wolnocząsteczkowej jedynie niepoprawny czynnik liczbowy 2/3. Tą rozbieżność obu wynikćw należy wytłumaczyć odmienną metodą rozwiązań stosowaną w poszczególnych przypadkach. W przypadku izotermicznym układ równań różniczkowych obejmował jedynie trzy równania metody Grada, które pozwalały na otrzymanie jednoznacznego rozwiązania z uwagi na mniejszą liczbę niezależnych momentów. Natomiast dla problemu kondensacji nieizotermicznej z konieczności wykorzystywany był pełny układ równań momentów. W tym drugim przypadku znacznie silniej uwidocznił się fakt, że metoda momentów daje rozwiązania stosunkowo najbardziej niedokładne w zakresie dużych liczb Knudsena^{120,121,122/}. W zakresie wolnocząsteczkowym

przedstawienie funkcji rozkładu w postaci skończonej sumy momentów nie potrafi oddać bimodalnego, nieciągłego charakteru funkcji rozkładu prędkości bezpośrednio przy powierzchni cząstki aerozolu.

Rysunek 5 przedstawia strumień kondensacji φ , obliczany według równania /IV.74/, względem /izotermicznej/ wartości wolnocząsteczkowej φ_{fm} w funkcji liczby Knudsena, dla wybranych wartości bezwymiarowego parametru

$$Q = \frac{n \cdot o Q_{c}}{n_{100} \text{ kTrop}} / \text{IV.79}/$$

Rysunek 6 przedstawia względną zmianę strumienia kondensecji $(\varphi(Q) - \varphi(Q=0))/\varphi(Q=0) = \Delta \varphi/\varphi$, wywołaną efektem cieplnym kondensacji, przy założeniu $\alpha = 1$, $\alpha_{T} = 1$ Widoczna jest wyreźna zależność wielkości i znaku $\Delta \varphi$ od wartości stosunku mas z , przy czym dla cząsteczek pary i obojętnego gazu o zbliżonych masach efekt cieplny jest najmniejszy / $\Delta \varphi$ przechodzi przez zero/.

Otrzymane zależności mogą posłużyć jeko podstawa dla pewnych, przynajmniej jakościowych przewidywań. Można oczekiwać, że przy odpowiednim stosunku $N_{\infty}/n_{1\infty}$ efekt cieplny będzie istotny dla procesu kondensacji stowarzyszonego z reakcją chemiczną, dla której np. $Q_c/kT \approx 100$, co nie jest bardzo wygórowanym oszacowaniem dla typowych reakcji w naturalnych temperaturach. Natomiast dla wyłącznie fizycznej kondensacji, której typowe ciepło jest o rząd wielkości mniejsze od reakcji chemicznej, uwidocznienie się wpływu efektu cieplnego wymaga znacznie wyższych względnych



- 121 .

Rysunek 5. Strumień kondensacji φ obliczony zgodnie z równaniem /IV.74/ w stosunku do izotermicznej wartości wolnocząsteczkowej φ_{fm} w funkcji liczby Knudsena Kn, dla różnych stosunków mas z i różnych wielkości ciepła Q /IV.79/. Przyjęto współczynniki akomodacji $\propto = \ll_T = 1$.



Rysunek 6. Względna zmiana strumienia kondensacji $(\varphi(Q) - \varphi(Q=0))/\varphi(Q=0) = \Delta \varphi/\varphi$ wywołana efektem cieplnym wg równania /IV.74/ w funkcji liczby Knudcena Kn, dla różnych stosunków mas z oraz różnych wielkości ciepła Q /IV.79/. Trzyjęto współczynniki akomodacji $\ll = \ll_T = 1$. stężeń kondensującej pary, leżących blisko granicy stosowalności przedstawionej teorii.

123

Trudno jest dokładniej ustalić zakres liczb Knudsena, w którym stosuje się otrzymane równanie /IV.74/, ponieważ brak jest bardziej precyzyjnych danych doświedczalnych, które mogłyby posłużyć do ilościowego porównania z teorią. Efekt cieplny kondensacji badano eksperymentalnie w doświadczeniach Merrita i Weatherstona^{94/} dla kondensacji par rtęci w atmosferze azotu. Stosunek stężeń par i gazu wynosił w tych doświadczeniach $n/n_1 = 0,0167$. 7.0stały one jednak przeprowedzone meło dokładną metodą badania ilości całkowitej masy skondensowanej w funkcji czasu, a ich interpretacja wymega określenia koncentracji cząstek aerozolu, N, której autorom nie udało się jednoznacznie ustalić. Ponieważ zależność kinetyki procesu od tego parametru jest bardzo istotna, zrezygnujemy z przytaczania danych eksperymentalnych Merrita i Weatherstona i ich dopasowywania /przez dobór odpowiedniego N/ do przewidywań opracowanej teorii. Autorzy doświadczeń porównywali wyniki eksperymentów z półempirycznym równaniem, otrzymanym przez Kanga^{93/} metodą łączenia strumieni mesy i energii. Chociaż w pewnym wypadku zeuważono jakościową zgodność rezultatów dcświadczeń z przewidywaniemi wzoru Kanga, jednakże przy innych parametryzacjach stwierdzono ich wyraźną rozbieżność^{94/}. Z powodu nieokreśloności wartości N trudno jest sformułować na tej podstawie bardziej wiążące wnioski. Wzór Kanga przewiduje, że efektowi cieplnemu odpowiada poprawka w stosunku do wyniku

izotermicznego rzędu nQ/n_l , gdzie n_l jest stężeniem cząsteczek w fazie skondensowanej. Zgodnie z założeniami przedstawionej w tej pracy teorii jest to wielkość całkowicie zaniedbywalna. Równanie Kanga wykazuje również dla przypadku $Q_l=0$ niepoprawną granicę wolnocząsteczkową. CZĘŚĆ III

V. SYMULACJA MONTE CARLO PROCESU KONDENSACJI PARY NA CZASTCE AERCZOLU W IZOTERMICZNYM ODRODKU GAZOWYM

- 126 -

V.1. Wprowadzenie

Uzyskene w rozdziełach III i IV analityczne wyniki dla kinetyki procesu kondensacji nie są całkowicie poprawne, ponieważ wykazują niewłaściwą granicę wolnocząsteczkową. Z dwóch rozważanych przypadków stosunkowo lepszy jest wynik dla kondensacji w środowisku izotermicznym, który różni się od prawidłowego rezultatu jedynie czynnikiem liczbowym 2/3. Dla tego izotermicznego modelu przedstawimy obecnie metodę bezpośredniej symulacji Monte Carlo procesu kondensecji. Będąc uniwersalną metodą dla cełego zakresu liczb Knudsena, stanowi ona uzupełnienie wyniku analitycznego dla obszaru, w którym on zawodzi. Symulacja opiera się na tych samych założeniach fizycznych o układzie, które były stosowane przy podejściu analitycznym, może więc - z drugiej stronydostarczyć odpowiedzi na pytanie, czy rozbieżności w obszarze wolnocząsteczkowym wzoru /III.39/ są spowodowane przybliżonym charakterem użytej metody rozwiązania równania Boltzmanna, czy też są konsekwencją przyjętych założeń o modelu, a w szczególności założenia o nieruchomości cząstki aerozolu.

W fizyce statystycznej metoda Monte Carlo znane jest przede wszystkim jako standartowa technika teorii równowagowej^{123,124/}. Opracowana została również metoda symulacji zjawisk nierównowegowych w gazach, która jest równoważna

rozwiązywaniu równania Boltzmanna¹²⁵⁷. Ocenia się, że uzyskane tą metodą rozwiązania pewnych problemów /np. fal uderzeniowych dużej mocy/ są dokładniejsze od wszystkich dostępnych wyników analitycznych²²⁷. Prezentowana obecnie metoda Monte Carlo jest specyficzna dla rozweżanego zagadnienia transportowego i stanowi rozwinięcie koncepcji łączenia strumieni zaproponowanej przez Fuchsa. Bliskich analogii dla tej metody można szukać w stosowanych w fizyce jądrowej technikach modelowenia przechodzenia promieniowania .przez ośrodek¹²⁶⁷.

Przedstawimy teraz podstawy metody symulacji Monte Carlo^{127,128/}, jej realizację w postaci programu komputerowego oraz wyniki obliczeń numerycznych dla kondensacji ftalanu dwuoktylu /DOP/ w N₂. Uzyskane rezultaty zostaną porównane z wynikami eksperymentalnych prac Davisa i in.⁹⁰⁻⁹ i z przewidywaniami opartymi o poprzednio otrzymany wzór analityczny /III.39/.

V.2. Zasady metody symulacyjnej i struktura programu

Wykorzystujemy omówioną poprzednio ideę łączenia strumieni Fuchsa z tą podstawową różnicą, że strumień kondensacji wewnątrz sfery granicznej nie wyraża się przez prosty wzór wolnocząsteczkowy / II.12/, lecz jest uzyskiwany za pomocą bezpośredniej symulacji procesu kondensacji metodą Monte Carlo. W eksperymencie komputerowym, przedstawionym schematycznie na Rys. 7, generujemy losowo trajektorie poszczególnych cząsteczek wewnątrz sfery granicznej

- 127 -



128

Rysunek 7.

o promieniu $R_s = R + \beta L$, gdzie β jest bezwymiarowym parametrem rzędu jedności. W celu otrzymania wyrażenia łączącego strumienie na zewnątrz i wewnątrz sfery granicznej przyjmujemy następujące założenia.

 Transport cząsteczek pary na zewnątrz sfery granicznej określony jest równaniem /III.39/ otrzymanym przez rozwiązanie równania Boltzmanna metodą momentów Grada, które można przedstawić w postaci przypominającej klasyczny wzór dyfuzyjny dla obszaru continuum

$$\varphi = 4\pi D_s R_s (n_\infty - n's) \qquad (v.1)$$

gdzie n'_{s} oznacza stężenie liczbowe cząsteczek kondensującej pary w punkcie leżącym na sferze granicznej, $\tau = R_{s}$, D_{s} możemy nazwać efektywnym współczynnikiem dyfuzji, który wynika z zastosowania równania /III.39/ do strumienia kondensacji na sferze granicznej

$$D_{s} = D \frac{1 + \frac{3(1+z)^{2}}{4(3+5z)} Kn_{s}}{1 + \left[\frac{1+2z}{\pi(3+5z)} + \frac{1}{2}\right] \frac{45\pi(1+z)^{2}}{4(9+10z)} Kn_{s} + \frac{435\pi(1+z)^{4}}{32(9+10z)(3+5z)} Kn_{s}^{2}}$$

/1.2/

 $K_{M_3} = l/R_s$ jest liczbą Knudsena dla sfery granicznej. Wykorzystanie poprzednio otrzymanego wyniku analitycznego pozwala na zmniejszenie promienia sfery granicznej /zwiększenie K_{M_s} /, poniewsż zakres stosowalności wzoru /III.39/ sięga wgłąb obszaru przejściowego, gdzie prosty wzór dyfuzyjny, stosowany w orginalnym podejściu Fuchsa, nie jest poprawny. Ma to istotne znaczenie dla zmniejszenia długości generowanych trajektorii cząsteczek i w związku z tym wpływa na czas egzekucji programu komputerowego.

2. Cząsteczki pary przechodzące przez sferę graniczną zarówno do wewnątrz jak i na zewnątrz sfery mają połówkowo-maxwellowskie rozkłady prędkości. Założenie to jest spełnione tym lepiej, im większe są rozmiary sfery symulacyjnej R_s , ponieważ w mierę oddalania się od powierzchni cząstki aerozclu słabnie efekt ekranowania, jaki wywiera ona na pewne kierunki prędkości skierowane na zewnątrz sfery. Jeżeli promień Rs jest dostatecznie duży, to cząsteczki pary przed dotarciem do sfery symulacyjnej od wewnątrz symulowanego obszaru, $r < \mathsf{R}_{\mathsf{S}}$, dozneją kilku zderzeń z cząsteczkami obojętnego gazu, co powoduje relaksację ich rozkładu predkości do maxwellianu. Istnienie wypadkowego strumienia kondensacji na sferze granicznej jest wynikiem jedynie różnicy pomiędzy stężeniami liczbowymi cząsteczek poruszających się w kierunku do i od kropelki aerozolu, wynoszącymi Ns . Korzystając bezpośrednio n(+) i odpowiednio z definicji /III.38/ strumień kondensacji wyraża się następującym wzorem

$$\varphi = 2\pi R_{s}^{2} \overline{v} (n_{s}^{(+)} - n_{s}^{(-)})$$

Symulując trajektorie możemy zliczać cząsteczki pary trafiające w cząstkę aerozolu, o której zakładamy, że jest doskonałym absorberem. W ten sposób obliczamy numerycznie całkę wyrażającą strumień kondensacji na powierzchni sfery

$$\varphi = 4 \operatorname{TL} R_s^2 n_s^{(+)} \int_{V_z} p(\underline{v}) f^{(0)}(\underline{v}) d\underline{v}$$

$$v_z \langle 0 \qquad / V_0 4 / V_0 4$$

/V.3/

gdzie $p(\underline{X})$ jest prawdopodobieństwem kondensacji cząsteczki która na sferze granicznej ma prędkość \underline{V} . Całkę występującą we wzorze /V.4/ możemy uważać za średni wkład do strumienia kondensacji na jedną cząsteczkę pary spełniającą warunek $V_z < 0$ na sferze granicznej i oznaczymy t? wielkość jako $\overline{V_z}$. Aby wyznaczyć nieznane stężenie $n_s^{(+)}$ łączymy strumienie /V.1/, /V.3/ i /V.4/ na powierzchni sfery. Ponieważ $n_s^{(+)}$ jest stężeniem cząsteczek pary, których prędkość na sferze leży w półprzestrzeni obszaru całkowania w równaniu /V.4/, $V_z < 0$, a $n_s^{(-)}$ jest całkowitym stężeniem pary na tej sferze, pomiędzy tymi stężeniami zachodzi związek $n_s^{(-)} = 2 n_s^{(+)}$. Wykorzystując tę relację otrzymujemy z równań /V.1-4/ następujące wyrażenie dla strumienia kondensacji

$$\varphi = \varphi_{fm} \frac{2 \text{Kn}_s^2}{\overline{y}_{V_z} - 2 + \frac{\text{R}_s \overline{y}}{2 D_s}} / v.5 /$$

Równanie /V.5/ można również otrzymać w inny sposób. Przyjmując, że sfera graniczne jest doskonełym absorberem, strumień cząsteczek pary pochłanianych przez nią wyraża się równaniem

$$\varphi_o = 4\pi D_s R_s n_\infty / v_0.6/$$

Ułamek $y = 2\nabla_z/\nabla$ cząsteczek wnikających do wnętrza sfery ulega rzeczywiście kondensacji, pozostałe $\varphi_o(1-y)$ wychodzi z powrotem na zewnątrz sfery. Część spośród nich na skutek zderzeń ulega "odbiciu" i powraca pomownie na powierzchnię sfery. Liczbę cząsteczek zasilających powtórnie strumień do wnętrza sfery określa równanie bilansu

$$\varphi_{1} = \varphi_{0}(1-y) - 8\pi D_{s}R_{s}n_{a}^{"}$$
 /v.7/

gdzie n["] oznacza stężenie cząsteczek opuszczających sferę. Możemy je obliczyć korzystając z założenia o połówkowomaxwellowskim rozkładzie prędkości

$$n''_{a} = \varphi_{o}(1-y)/(2\pi R_{s}^{2} \overline{v})$$
 /V.8/

Na podstawie /V.7,8/ otrzymujemy

$$\varphi_{1} = \varphi_{o} (1 - y) (1 - 4 D_{s} / R_{s} \overline{v})$$
 /V.9/

Ułamek y cząsteczek "odbitego" strumienia φ_4 kondensuje, pozostałe znowu opuszczają sferę, część z nich "odbija się" powtórnie itd. Strumień cząsteczek po i - tym "odbiciu" wynosi

$$\varphi_{i} = \varphi_{o} (1 - y)^{i} (1 - 4 D_{s}/R_{s} \nabla)^{i}$$

/V.10/

Całkowity strumień kondensacji otrzymujemy sumując ułamki cząsteczek kondensujących we wszystkich strumieniach

$$\varphi = y \sum_{i=0}^{\infty} \varphi_i$$
 /v.11/

Równanie /V.11/ po wykorzystaniu /V.10/ odtwarza poprzedni wzór /V.5/.

Dla uzyskania odpowiednio dokładnej statystyki dla $\overline{v_z}$ trzeba wygenerować losowo trajektorie kilku tysięcy cząstecze lub nawet więcej w zależności od parametrów symulowanego układu. Przy zaniedbaniu wzajemnych zderzeń pomiędzy cząsteczkami pary /niskie stężenie/ poruszają się one wzajemnie niezależnie i można śledzić kolejno ruch pojedynczych

cząsteczek pary zamiast jednoczesnego badania trajektorii wszystkich cząsteczek zawartych wewnątrz symulowanej sfery granicznej.

Przedstawiona metoda została po rez pierwszy zastosowana do symulacji procesu kondensacji dla modelu sztywnych kul^{127/}. Ponieważ jednak podejście numeryczne stwarza możliwość badania układów o bardziej realistycznych potencjałach międzycząsteczkowych, w celu dokładniejszego porównania wyników numerycznych z rezultatami doświadczalnych prec grupy Davisa^{90-92/} opracowano program eksperymentu komputerowego procesu kondensacji cząsteczek oddziaływujących potencjałem Lennarda - Jonesa^{31/}

$$V_{\alpha \beta}(r) = 4 \varepsilon_{\alpha \beta} \left[\left(\frac{\sigma_{\alpha \beta}}{r} \right)^{12} - \left(\frac{\sigma_{\alpha \beta}}{r} \right)^{6} \right]$$
 /V.12/

gdzie τ jest odległością pomiędzy cząsteczkami $\not{\alpha}$ i β , $\mathcal{E}_{\alpha\beta} = \sqrt{\mathcal{E}_{\alpha}\mathcal{E}_{\beta}}$, $\mathcal{O}_{\alpha\beta} = (\sigma_{\alpha} + \sigma_{\beta})/2$, \mathcal{E}_{α} , \mathcal{O}_{α} , \mathcal{E}_{β} , σ_{β} są stałymi zależnymi od rodzaju cząsteczek $\not{\alpha}$ oraz β odpowiednio.

Dla potencjałów o nieskończonym zasięgu oddziaływania, do jakich należy potencjał Lennarda - Jonesa, pewną trudność stanowi określenie średniej drogi swobodnej. Scisła definicja średniej drogi swobodnej może być podana jedynie dla sił o skończonym promieniu oddziaływania, np. dla sztywnych kul. W przypadku sił dalekozasięgowych cząsteczki oddziaływują na dowolnych odległościach i , dokładnie rzecz biorąc, średnia droga swobodna jest równa zeru. Bez względu na to pojęcie średniej drogi swobodnej ma sens również dla tego typu potencjałów. Dla ilościowego określenia tej wielkości wykorzystuje się zależność współczynników transportowych od średniej drogi swobodnej /zachodzącą explicite dla skończonych potencjałów/. Zwykle używa się w tym celu współczynnika lepkości^{41/}; w tym wypadku jednak, ponieważ rozważane zagadnienie dotyczy transportu masy, oprzemy definicję o związek zachodzący według równania /III.42/ pomiędzy l a współczynnikiem dyfuzji D dla modelu sztywnych kul

$$l = (1 - \Delta) \frac{32 D}{3\pi (1 + z) \overline{v}} / v_{0.13} / v_{$$

Schemat blokowy programu komputerowego przedstawia Rys. 8. Cząsteczki pary są wstrzeliwane do wnętrza sfery granicznej w punkcie o współrzędnych $(0,0,R_s)$ /por.Rys.7/. Ich składowe prędkości losowane są zgodnie z rozkładem połówkowo-maxwellowskim. Następnie cząsteczka przebywa swobodnie dystans, którego długość jest losowana z rozkładu wykładniczego

$$l_1 = l(v) REXP$$
 /V.14/

gdzie REXP jest liczbą losową z rozkładu o gęstości e^{-x}

(v) jest średnią drogą swobodną cząsteczek pery o prędkości v ^{30/}

$$l(v) = \sqrt{\left[\pi \int_{0}^{\infty} \sigma^{2}(u) f_{1}^{(o)} u d \underline{v}_{1}\right]}$$

$$/v \cdot 15/$$

 $f_{1}^{(o)}(\underline{Y}_{4})$ jest maxwellowskim rozkładem prędkości cząsteczek gazu, $u = |\underline{Y} - \underline{Y}_{4}|$ oznacza względną prędkość zderza-

- 135 -

jących się cząsteczek. Przy określaniu całkowitego przekroju czynnego dla zderzenia, $\mathcal{N} \sigma^2(u) / będącego funkcją u /,$ stajemy przed koniecznością obcięcia nieskończonego promienia oddziaływania potencjału Lennarda - Jonesa do pewnej maksymalnej odległości $\sigma(u)$. Jeżeli parametr zderzenia

b przedstawiony na Rys. 3 /str. 79/ przekracza tę wartość, przyjmujemy, że oddziaływanie cząsteczek jest zaniedbywalne i zderzeń tego typu nie uwzględniamy. Funkcję O(u) wyznaczono posługując się numerycznymi wynikami Hirschfeldera i in.^{31/}, którzy obliczyli kąt rozproszenia χ w zderzeniu binarnym cząsteczek Lennarda - Jonesa w funkcji parametru

b przy różnych wartościach prędkości względnej U . Na podstawie przedstawionych przez tych autorów stabelaryzowanych rezultatów przyjęto przybliżenie dla średnicy kolizyjnej $\sigma(u) = b_{max}$, gdzie b_{max} jest maksymalną wartością b, dla której notuje się jeszcze istotny kąt rozproszenia, podczas gdy dla $b > b_{max}$ kąt rozproszenia jest zaniedbywalnie mały, $\chi \simeq 0$. Jest to znana w teorii kinetycznej procedura ucięcia przekroju czynnego ze względu na kąt rozproszenia^{22,125/}. Występująca w równaniu /V.15/ całka ze stablicowaną w ten sposób funkcją $\sigma(u)$ była obliczana numerycznie dla każdego odcinka generowanej trajektorii cząsteczki. Po przebyciu przez cząsteczkę odległości l_4 sprawdzane są dwa werunki:

 Czy cząsteczka uderzyła w cząstkę aerozolu? Jeżeli tak, zakładamy jej kondensację i wliczamy jej prędkość na sferze granicznej, Vz, do strumienia kondensacji. Rozpoczynamy generację trajektorii następnej cząsteczki.

 Czy cząsteczka wyszła poze sferę graniczną? Jeżeli tak, rozpoczynamy generację trajektorii następnej cząsteczki.

Jeżeli nie zachodzi żaden z powyższych warunków, symulujemy zderzenie cząsteczki pary z cząsteczką gazu, której prędkcść \underline{V}_{4} jest losowana z rozkładu maxwellowskiego. Losujemy również punkt na powierzchni całkowitego przekroju czynnego zderzenia /kole o średnicy $2\sigma(u)$ / za pomocą dwóch liczb losowych RU1 i RU2 o rozkładzie równomiernym w przedziale / -1, 1/, spełniejących warunek

$$RB^{2} = (RU1)^{2} + (RU2)^{2} \leq 1 \qquad /v.16/$$

W układzie odniesienia z Rys. 3 geometria zderzenia jest jednoznacznie określona przez parametry b, y, które wyrażają się za pomocą liczb losowych równaniami

$$b = \sigma(u) \sqrt{RB^2}$$
 /v.17/

$$\cos \gamma = RU1/\sqrt{RB^2} / v.18/$$

$$\sin \gamma = RU2 / \sqrt{RB^2} / \sqrt{19} / \sqrt{19}$$

Kąt rozproszenia X jest funkcją parametru b

$$\chi = \pi - 2 \int_{\tau_0}^{\infty} \frac{b \, dr}{\tau^2 \sqrt{1 - \left(\frac{b}{\tau}\right)^2 - \frac{2 \sqrt{(r)}}{E}}}$$
(V.20/

gdzie 7. jest pierwiastkiem wyrażenia podcałkowego, E jest



Rysunek 8. Schemat blokowy programu symulacji procesu kondensacji.

energią cząsteczek w układzie środka masy. Kąt χ obliczany był w programie przez interpolację liniową stablicowanych wyników Hirschfeldera i in. Kąt rozproszenia określa kąt biegunowy Θ wektora zmiany prędkości <u>e</u> /Rys. 3/

$$\Theta = (\pi + \chi)/2 \qquad /v.21/$$

Są to wszystkie wielkości, które są potrzebne do wyznaczenie explicite wektora <u>e</u> w układzie współrzędnych zorientowanym zgodnie z <u>u</u>

$$\underline{e} = (\cos \theta, \sin \theta \cos \gamma, \sin \theta \sin \gamma)$$
 /V.22/

Składowe <u>e</u> w układzie laboratoryjnym otrzymuje się przez obrót osi współrzędnych o odpowiednie kąty Eulera. Wynikiem końcowym wszystkich przekształceń są składowe prędkości cząsteczki pary po zderzeniu, które obliczamy według równania /III.8/.

Następnie generowany jest kolejny odcinek trajektorii cząsteczki i tak dalej aż do momentu gdy spełniony zostanie jeden z wymienionych warunków.

Zliczając liczbę prób zakończonych sukcesem, tzn. kondensacją cząsteczki pary na aerozolu, otrzymujemy następującą statystyczną ocenę całki w równaniu /V.3/, oznaczonej jako $\overline{V_z}$

$$\overline{v}_{z} = \frac{1}{I} \sum_{p=4}^{L} v_{z}(p)$$
 /V.23/

I jest całkowitą liczbą cząsteczek w eksperymencie komputerowym, p jest indeksem numerującym L cząsteczek, które

skondensowały. Określone w ten sposób $\overline{v_z}$ jest nieobciążonym estymatorem^{129/} całki równania /V.4/. Ponieważ $\overline{v_z}$ jest średnią arytmetyczną pewnej próby liczb losowych o jednakowym rozkładzie, przy dużych I rozkład prawdopodobieństwa $\overline{v_z}$ jest asymptotycznie normalny z odchyleniem standardowym okreś lonym przez dyspersję O pojedynczego rozkładu v_z . Dla O mamy estymator^{129/}

$$\sigma^{2} = \frac{1}{I} \sum_{p=1}^{L} v_{z}^{2}(p) - \overline{v}_{z}^{2} / (v_{*}24)$$

Kompletny program komputerowy symulacji kondensacji w języku Fortran /częściowo Asembler/ jest przedstawiony w Załączniku.

V.3. Wyniki symulacji procesu kondensacji^{X/}

Przeprowadzono eksperyment komputerowy procesu kondensacji cząsteczek ftalanu dwuoktylu /DOP/ na cząstce aerozolu zawieszonej w atmosferze N₂. Związek kondensujący charakteryzuje się bardzo niską lotnością, co odpowiada przyjętemu w modelu założeniu, że cząstka aerozolu jest doskonałym absorberem. Kondensacja w układzie DOP/N₂ została przebadana doświadczalnie w pracach Davisa i in.^{90-92/}, skąd zaczerpnięto wartości parametrów cząsteczkowych obu związków

X/ Wstępne wyniki zostały opublikowane w pozycji literaturowej 128. W porównaniu z nimi wyniki przedstawione w tej pracy zostały rozszerzone na większy zakres liczb Knudsena /dwie nowe serie wyników dla Kn = 0.01 oraz 0.7/, a także zmniejszono wielkość błędów statystycznych niemal wszystkich rezultatów symulacji /wykonano obliczenia dla większej liczby cząsteczek I /.
$$O'_{DOP} = 1.04 \times 10^{-7} \text{ cm}$$

 $E_{POP}/k = 550 \text{ K}$
 $O'_{N_2} = 3.681 \times 10^{-8} \text{ cm}$
 $E_{N_2}/k = 91.5 \text{ K}$
 $D_{POP}/N_2 = 0.0318 \text{ cm}^2/\text{s}$

140

Współczynnik dyfuzji DOP jest konieczny dla określenia średniej drogi swobodnej cząsteczek DOP zgodnie z równaniem /V.13/. Symulowano kondensację w warunkach termodynamicznych, w których przebiegały rzeczywiste doświadczenia^{90-92/}

$$T = 308 \text{ K}$$

 $m_{N_2} = 2.382 \times 10^{19} \text{ cząsteczek/cm}^3$

Dla każdej z pięciu liczb Knudsena : Km = 0.01 , 0.1 , 0.25 , 0.5 , 0.7 , przeprowadzono obliczenia przy różnych wielkościach sfery granicznej, β = 1, 2, 3. Tabela 1 zawiera zestawienie wyników numerycznych wraz z błędami liczonymi metodą 3σ

$$Bla, d = \frac{3\sigma}{\sqrt{I}} / v_{\cdot 25} /$$

Równanie /V.25/ ocenia wielkość błędu ze znaczną ostrożnością, bowiem rzeczywista wartość zawiera się w przedziale błędu z prawdopodobieństwem 0,997. Przy standartowym oszacowaniu błędu za pomocą O prawdopodobieństwo to wynosi 0,68. Obliczenia zostały wykonane na maszynach CDC Cyber 73 oraz RIAD 1035.

W pracach Davise i in.90-92/ nie podeno explicite wartości liczbowych uzyskanych wyników doświadczalnych,co uniemożliwia bezpośrednie porównanie z rezultatami symulacji Monte Carlo. Jednakże autorzy doświadczeń stwierdzili, że wyniki eksperymentalne zgadzają się ze znaczną dokładnością z przewidywaniami opartymi na wzorze Fuchsa /II.15/ z parametrem Δ zaproponowanym przez Bradleya i in.^{86/}

- 141 -

$$\Delta = (1 + z)^{1/2} l \qquad (v.26)$$

Dla porównania więc umieszczono w Tabeli 1 odpowiednie wartości $\mathscr{G}/\mathscr{G}_{fm}$ uzyskane na podstawie wzoru Fuchsa - Eradleye. W zestawieniu uwzględniono również wyniki symulacji kondensacji w tym samym układzie dla modelu sztywnych kul^{127/}. Rysunek 9 przedstawia zależność uzyskanego w wyniku symulacji względnego strumienia kondensacji, $\mathscr{G}/\mathscr{G}_{fm}$, od parametru β określającego wielkość sfery granicznej. Jako poziom odniesienia linią ciągłą przedstawiono przewidywania wzoru Fuchsa - Bradleya dla odpowiednich liczb Knudsena.

V.4. Dyskusja wyników numerycznych

Numeryczne wyniki symulacji Monte Carlo procesu kondensacji zgadzają się w granicach błędu statystycznego z wartościami uzyskanymi na podstawie półempirycznego wzoru Fuchsa - Bradleya. Rysunek 10 ilustruje zależność względnego strumienia kondensacji $\varphi/\varphi_{\rm fm}$ w funkcji liczby Knudsena

Tabela 1

Względny strumień kondensacji φ/φ_{fm} otrzymany w wyniku symulacji Monte Carlo oraz przewidywany równaniem Fuchsa-Bradleya /II.15,V.26/ i równaniem /III.39/ dla kondensacji DOP w N₂^{a/}.

142

| | cząsteczk | i Lennarda-Jo | mesa | sztywne | Fuchs- | równ. | |
|------|-------------|-----------------------|-------------|----------------------|----------------------|---------|----------|
| Kn | $\beta = 1$ | 2 | 3 | 1 | 5 I | Bradley | /111.39/ |
| 0.01 | 0.159±0.003 | | 0.157±0.002 | 0.161±0.002 | 0.159 ± 0.001 | 0.156 | 0.162 |
| .0.1 | 0.759-0.03 | 0°•728 ± 0•034 | 0.710+0.043 | 0.761±0.023 | 0.728-0.042 | 0.712 | 0.8 |
| 0.25 | 0.924-0.055 | 0.950+0.06 | 0.897±0.06 | 0.911±0.036 | 0.923-0.087 | 0.898 | 0.913 |
| 0.5 | 1.0 ±0.07 | 1.02 ±0.07 | 1.0 ±0.09 | 0.943 - 0.058 | 1.04 ±0.15 | 0.963 | 0.873 |
| 0.7 | 1.08 ±0.09 | 1.02 ±0.13 | 1.0 ±0.11 | 1.01 ±0.07 | 1.0 ±0.19 | 0'•979 | 0.84 |

a/ Fizykochemiczne warunki układu określone na str. 140.



Rysunek 9. Strumień kondensacji φ w stosunku do granicznej wartości wolnocząsteczkowej φ_{fm} otrzymany w wyniku symulacji Monte Carlo procesu kondensacji DOP w N₂ dla różnych liczb Knudsena Kn w zależności od wielkości sfery granicznej $R_s = R + \beta l$. Linie ciągłe przedstawiają odpowiednie wartości φ/φ_{fm} obliczone zgodnie z równaniem Fuchsa - Bradleya /II.15, V.26/.



Rysunek 10. Strumień kondensacji φ w stosunku do granicznej wartości wolnocząsteczkowej φ_{fm} w furkcji liczby Knudsena Kn otrzymany metodą symulacji Monte Carlo (]), przewidywany równaniem Fuchsa - Bradleya /II.15, V.26/(______), i równaniem /III.39/(_____) dla kondensacji DOP w N₂.

według równania Fuchsa oraz rezultaty symulacji przy największym promieniu sfery granicznej / β = 3/. Natomiast przedstawione na tym Rysunku przewidywania oparte o uzvskany w rozdziale III wynik analityczny, równanie /III.39/, są dla większych liczb Knudsena (Kn>0.25) wyraźnie rozbieżne zarówno w stosunku do numerycznych wyników symulacji, jek również krzywej półempirycznej. Na tej podstawie możemy stwierdzić, że niewłaściwy czynnik liczbowy wyniku analitycznego w granicy wolnocząsteczkowej jest spowodowany przybliżonym charakterem zastosowanej metody rozwiązania równania Boltzmanna, a nie jest następstwem przyjętych założeń o modelu fizycznym, które były jednakowe dla metody analitycznej i symulacji Monte Carlo. Chocież porównanie dotyczy modelu sztywnych kul dla wyniku analitycznego i cząsteczek Lennarda - Jonesa dla rezultatów numerycznych, lecz identyczny wniosek można wysunąć na podstawie zestawienia z wynikami symulacji dla modelu sztywnych kul^{127/}/por. Tabela 1/. Metoda symulacyjna może być stosowana z powodzeniem w całym zekresie liczb Knudsena. Jednekże przy większych wartościach Kn maleje prawdopodobieństwo trafienia pojedynczej śledzonej cząsteczki pary w cząstkę zerozolu i w związku z tym rośnie istotnie statystyczny błąd wyniku. W celu otrzymania rezultatu o pożądanej statystycznej dokładności należy zwiększyć liczbę generowanych cząsteczek, co powoduje wydłużenie czasu egzekucji programu. W podobny sposób na błąd rezultatu i szybkość programu wpływa zwiększenie parametru

 β , który decyduje o długości generowanych trajektorii cząsteczkowych, a więc liczbie zderzeń. Dla przykładu: przy

Kn = 0,01 oraz β = 1 liczba badanych cząsteczek wynosiła I = 2000, natomiast przy Kn = 0,7 oraz β = 3 , I = 15000.

Poprawność proponowanej metody symulacji Monte Carlo jest również potwierdzana pośrednio przez wyniki prac eksperymentalnych^{90-92/}, ponieważ wyniki numeryczne są zbieżne ze zweryfikowanym doświadczelnie półempirycznym równaniem Fuchsa - Bradleya. Metoda symulacyjna łączy w sobie pozytywne własności wyniku analitycznego /III.39/, który dostarcza poprawnych wartości efektywnego współczynnika dyfuzji D_s nawet w środkowym zakresie obszaru przejściowych liczb Knudsena /por. Rys. 10/, oraz możliwości techniki Monte Carlo, która pozwala na bezpośrednie numeryczne obserwowanie trajektorii pojedynczych cząsteczek. Spośród założeń leżących u podstaw metody punktem najbardziej dyskusyjnym jest przyjęcie połówkowo-maxwellowskiego rozkładu prędkości na sferze granicznej. Asymetria rozkładu prędkości cząsteczek jest największa w bezpośredniej bliskości cząstki aerozolu i jest prawdopodobnie odpowiedzialna za różnicę pomiędzy wynikami symulacji dla $\beta = 1$ a przewidywaniami wzoru Fuchsa - Bradleya i wynikami symulacji dla $\beta = 3$. Jednakże mcżna się spodziewać, że to zełożenie jest wystarczająco dobrze spełnione dla większych β , kiedy początek symulowanej trajektorii cząsteczki pary znajduje się w odległości kilku dróg swobodnych od powierzchni aerozolu. Wynikiem większej liczby zderzeń z cząsteczkami gazu powinno być ustalenie się maxwellowskiego rozkładu prędkości. Z tego względu najbardziej wiarygodne są wyniki dla większych etai starano się wykonać obliczenia dla możliwie najszerszego

zakresu tego parametru. Na przeszkodzie dalszemu zwiększeniu 🌶 stała jednak konieczność dostosowania się do możliwości obliczeniowych dostępnych maszyn cyfrowych i racjonalnego ograniczenia czasu egzekucji programu. VI. SYMULACJA MONTE CARLO PROCESU BROWNOWSKIEJ KOAGULACJI

- 148

VI.1. Wprowadzenie

Zaprezentowaną w poprzednim rozdziale metodę Monte Carlo zaadoptujemy obecnie do symulacji procesu koagulacji. Będziemy analizować koagulację kulistych cząstek brownowskich, które zderzają się w wyniku bezładnego ruchu w izotermicznym, obojętnym ośrodku. Zaniedbujemy dalekozasięgowe oddziaływanie cząstek koloidalnych, np. siły elektrostatyczne.

Podstawowa koncepcja metody symulacyjnej pozostaje ta sama jak w przypadku kondensacji, a modyfikacja dotyczy odmiennej, stochastycznej dynamiki czastek brownowskich. Symulacja procesu koagulacji jest nieco bardziej skomplikowana, ponieważ musi brać pod uwegę względny ruch cząstek, podczas gdy w procesie kondensacji śledzona była pojedyncza cząsteczka pary wokół nieruchomego aerozolu. Przedstawimy zmiany pojawiające się w związku z tym w schemacie symulacji, a następnie wyniki eksperymentu komputerowego koagulacji aerozolu sebacynianu dwuetyloheksylu w azocie w obszarze przejściowych liczb Knudsena^{130/}. Parametry fizykochemiczne symulowanego układu są identyczne jak w doświadczeniach przeprowadzonych przez grupę Kerkera^{109,110/}, co pozwala na bezpośrednie porównanie rezultatów otrzymanych za pomocą obu metod.

VI.2. Dynamika brownowska

Podstawowym równaniem ruchu cząstek brownowskich jest

uogólnione równanie Langevina /I.42/, które jest ogólniejsze od zwykłego równania Langevina /I.52/, ponieważ uwzględnia skończoną wielkość czasu korelacji t_F fluktuującej siły F(t), /I.48/. Symulujemy ruch cząstki brownowskiej zgodnie z równaniem /I.42/ przy założeniu, że fluktuująca siła jest stała w kolejnych krokach o jednakowym czasie trwania t_S , a jej wartość w danym kroku jest zmienną losową o rozkładzie normalnym. Unormowana funkcja autokorelacji dla wybranego w taki sposób procesu ma kształt trójkąta /Rys. 11/. Znając



Rysunek 11. Funkcja autokorelacji siły F(t)

funkcję autokorelacji dla $\underline{F}(t)$ można również obliczyć zgodnie z równaniem /I.46/ uogólnioną funkcję oporu

$$s(t) = 2(t_s - |t|) \Theta(t_s - |t|) / (t_p t_s^2) / v_{I.1} / \Theta(\cdot) = 0.5 (1 + sgn(\cdot))$$

W równaniu /VI.1/ wykorzystano zależności /I.47,50/. Czas autokorelacji t_F fluktuującej siły, wyznaczony bezpośrednio z definicji /I.48/, jest związany z czasem pojedynczego kroku równaniem

$$t_{\rm F} = 0.5 \, {\rm t_s} \, / {\rm vI.2} /$$

Przyjmijmy, że w momencie $t_n = nt_s$ współrzędna x-owa położenia i pędu cząstki brownowskiej wynoszą odpowiednio Xn i pn, a w przedziale czasu $t_n < t \leq t_{n+4}$ fluktuująca siła ma stałą wartość $F(t) = F_n$. Wtedy uogólnione równanie Langevina można scałkować /iteracyjnie/ i otrzymać rozwiązanie dla położenia i pędu cząstki podczas (n+1)-szego kroku /dla uproszczenia rozważemy równanie jednowymiarowe/

$$x(t) = x_{n} + \left[p_{n}(t - t_{n}) + 0.5(t - t_{n})^{2} \left(1 - \frac{t - t_{n} - t_{s}}{3t_{p}} + ... \right) \Phi_{n} \right] / M$$
(VI. 3/

$$p(t) = p_n + (t - t_n) \left(1 - \frac{3(t - t_n) - 2t_s}{6t_p} + ... \right) \Phi_n$$

/VI.4/

gdzie

$$\Phi_n = F_n - p_n/t_p \qquad (VI.5/$$

oraz $t \in (t_n, t_{n+4}]$. Równania /VI.3,4/ można również otrzymać rozwiązując uogólnione równanie Langevina metodą transformacji Laplace'a i zachowując jedynie pierwsze wyrazy rozwinięcia dla x(t), p(t) względem t_s/t_p . Ze względu na niezależność ruchu analogiczną postać mają rozwiązania dla pozostałych współrzędnych ortogonalnych. Równania /VI.3,4/ tworzą algorytm dla generacji trajektorii cząstki w przestrzeni fazowej. Dążąc do uproszczenia obliszeń numerycznych, w symulacji zakładano na ogół, że cząstki poruszają się po odcinkach prostych łączących początkowy

i końcowy punkt trajektorii dla danego kroku. Otrzymujemy w tym wypadku, np. dla współrzędnej, równanie

$$x(t) = x_n + (p_n t_s + 0.5 t_s^2 \Phi_n) \frac{t - t_n}{M t_s}$$
 /VI.6/

Przybliżenie to jest uzasadnione przy założeniu $t_s \ll t_p$, ponieważ wtedy z równań /VI.3,4/ wynika, że promień krzywizny trajektorii jest znacznie większy (~ t_p/t_s) w stosunku do długości przemieszczenia w pojedynczym kroku.

Rozkład normalny siły stochastycznej jest jednoznacznie

$$W(F) = (2\pi \langle F^2 \rangle)^{-1/2} \exp(-F^2/2\langle F^2 \rangle)$$
 /VI.7/

określony przez dyspersję $\langle F^2 \rangle$, która zgodnie z równaniami /I.50,47/ oraz /VI.2/ wyraża się następującym wzorem

$$\langle F^2 \rangle = 2.MkT/t_p t_s$$
 /VI.8/
= 2(kT)²/Dts /VI.9/

W równaniu /VI.9/ wykorzystano klasyczną relację dla współczynnika dyfuzji **D** cząstki brownowskiej, $D = t_p kT/M$, wynikającą bezpośrednio z równania /I.55/.

Metoda symulacji uogólnionego równania Langevina nazwana została dynamiką brownowską^{131/} w nawiązaniu do dynamiki molekularnej, która w ten sam sposób opiera się na równaniach ruchu mechaniki. Jednakże w przeciwieństwie do determinizmu dynamiki molekularnej z dynamiką brownowską nierozłącznie związany jest element prawdopodobieństwa, ponieważ stanowi ona konkretną realizację procesu stochastycznego /gaussowskiego/.

VI.3. Metoda symulacji koagulacji

Zasada metody pozostaje taka sama jak w przypadku kondensacji i polega na łączeniu wyrażenia dyfuzyjnego dla stałej koagulacji na zewnątrz pewnej odległości granicznej z rezultatem otrzymanym numerycznie wewnątrz tej odległości. W eksperymencie cyfrowym śledzimy cząstki brownowskie, które zbliżyły się na graniczną cdległość symulacyjną $R_5 = R_{12} + \beta g_{12}$ gdzie $R_{12} = R_4 + R_2$ jest średnicą kolizyjną, a wielkość

 g_{42} jest określona równaniami /II.25-27/ i odpowiada w przybliżeniu odcinkowi, o który zmienie się odległość pomiędzy cząstkami w czasie korelacji t_p . Konieczne jest symulacja obu cząstek, ponieważ ruch względny można odseparować z równań Langevina /lub równania Fokkera - Plancka dla funkcji rozkładu prawdopodobieństwa/ jedynie w przypadku cząstek identycznych. W chwili początkowej cząstki zbliżeją się do siebie, co zapewnia następujący warunek

$$(\underline{v}_{1} - \underline{v}_{2}) \cdot (\underline{\tau}_{1} - \underline{\tau}_{2}) \leq 0 \qquad / \forall \mathbf{I.10} /$$

Dla wygody położenia początkowe cząstek ustalano w punktach $\underline{r}_{4} = (0, 0, 0)$ i $\underline{r}_{2} = (0, 0, R_{s})$. Problem jest sferycznie symetryczny i względna orientacja cząstek jest nieistotna. Następnie generowano trajektorie cząstek zgodnie z równa-

niami /VI.3,4/ lub /VI.4,6/ aż do momentu,gdy w pewnym kroku spełniony był jeden z warunków:

- odległość pomiędzy cząstkami równa jest średnicy kolizyjnej R_{A2} i cząstki kozgulują w wyniku zderzenia;
- cząstki ponownie oddalają się na odległość R_si wychodzą poza granicę symulowanej przestrzeni.

Następnie generowano kolejną parę cząstek itd. W zależności od parametrów układu liczba generowanych par dochodziła do I = 50 000.

Obliczając liczbę par cząstek które skoagulowały, uzyskujemy statystyczną ocenę całki wyrażającej szybkość koagulecji /zmianę liczby cząstek/

$$\Delta N = N_{AS}^{(+)} N_{2S}^{(+)} 4 \pi (R_{S}^{2} \int d\underline{v}_{A} d\underline{v}_{2} f_{A}^{(0)} f_{2}^{(0)} p(\underline{v}_{A}, \underline{v}_{2}) |\underline{v}_{A} - \underline{v}_{2}|$$

$$\begin{cases} |r_{A} - r_{2}| = R_{S} \\ (\underline{v}_{A} - \underline{v}_{2}) \cdot (\underline{r}_{A} - \underline{r}_{2}) < 0 \end{cases}$$
/VI.11/

gdzie $N_{45}^{(+)}$, $N_{25}^{(+)}$ oznaczeją stężenie cząstek spełniających warunki obszaru całkowania /w klamrach { } /,

 $p(\underline{\vee}_{1},\underline{\vee}_{2})$ jest prawdopodobieństwem koagulacji cząstek o prędkościach początkowych na odległości granicznej $\underline{\vee}_{1}$ i $\underline{\vee}_{2}$ = Podobnie jak w przypadku kondensacji zakładamy, że prędkości te można z wystarczającym przybliżeniem losować z maxwellowskich rozkładów prędkości: $f_{1}^{(o)}(\underline{\vee}_{1})$ i $f_{2}^{(o)}(\underline{\vee}_{2})$ odpowiednio. Założenie to jest dobrze spełnione, o ile odległość początkowa βg_{12} jest rzędu długości kilku kroków

(ūts), ponieważ każdy krok daje wkład do relaksacji rozkładu prędkości cząstek do maxwellianu. Przy zwiększeniu odległości pomiędzy cząstkami zmniejsza się ich wzajemne działanic ekranujące /korelacja/ na pewne kierunki prędkości.

Jeżeli I jest całkowitą liczbą generowanych par cząstek, J jest liczbą par, które zderzyły się, Uz(p) jest względną prędkością w odległości granicznej p-tej zderzającej się pary, to całkę /VI.11/ można wyrazić w postaci zależnej explicite od wielkości wyznaczanych w programie symulacyjnym

$$\Delta N = N_{AS}^{(+)} N_{2S}^{(+)} 4 \pi R_{S}^{2} \bar{u}_{Z}$$
 /VI.12/

gdzie

$$\bar{u}_z = \frac{1}{I} \sum_{p=1}^{J} u_z(p)$$
 /VI.13/

$$= \frac{1}{I} \sum_{p=1}^{1} (v_{z_1}(p) - v_{z_2}(p)) / v_{I.14}/$$

Nieznane stężenia $N_{45}^{(+)} N_{25}^{(+)}$ należy wyznaczyć metodą łączenia strumieni. Przyjmujemy, że liczba par cząstek zbliżających się z zewnątrz na odległość R_5 określona jest wzorem otrzymenym z rozwiązania równania Fokkera - Plancka metodą momentów Grada^{104/}, który przedstawimy w postaci przypominającej równanie Smoluchowskiego /II.17/

$$\Delta N = 4\pi (N_{A}N_{2} - N_{AS}N_{2S})R_{S}D_{S} \qquad /vI.15.$$

gdzie N_{A} , N_{2} oznaczają stężenia cząstek nieskończenie od siebie cdległych, N_{4S} , N_{2S} - stężenia cząstek odległych o R_{s} . D_{s} jest efektywnym współczynnikiem względnej dyfuzji, wyznaczonym z równania /II.28/

$$D_{s} = \sum_{i=1,2}^{1} D_{i} \frac{1 + 0.2 k_{is}}{1 + (0.68 + 0.1\pi)k_{is} + 0.06 k_{is}^{2}} / VI.16/$$

gdzie

$$k_{is} = 20 D_i / (\pi \nabla_i R_s)$$
 /VI.17/

Zakres stosowalności równania /VI.15/ obejmuje częściowo obszar przejściowy^{104/}, co pozwala zmniejszyć początkową odległość symulacji R_s /a więc liczbę kroków trajektorii/ w stosunku do tej, która mogłaby być stosowana przy wykorzystaniu prostego wzoru dyfuzyjnego, poprawnego jedynie w obszarze continuum. Z drugiej strony, szybkość koegulacji można obliczyć bezpośrednio korzystając z założenia, że w odległości granicznej R_s cząstki mają maxwellowski rozkład prędkości

 $\Delta N = \Delta N^{(+)} - \Delta N^{(-)}$ $= 2\pi R_{s}^{2} \bar{u} \left(N_{As}^{(+)} N_{2s}^{(+)} - N_{As}^{(-)} N_{2s}^{(-)} \right)$ /VI.18/

gdzie N⁽⁻⁾_{AS} N⁽⁻⁾_{2S} jest stężeniem par cząstek, które oddalają się od siebie przy przejściu przez odległość graniczną /tzn. spełniają nierówność /VI.10/ z przeciwnym znakiem/, ū jest średnią względną prędkością termiczną cząstek. Nieznane stężenia cząstek należy wyznaczyć, łącząc wyrażenia /VI.11/, /VI.15/ i /VI.18/ w odległości granicznej R_s . Ponieważ obszar całkowania w równaniu /VI.11/ obejmuje jedynie półprzestrzeń prędkości par cząstek zbliżejących się do siebie, pomiędzy stężeniem $N_{4s}^{(+)} N_{2s}^{(+)}$ i całkowitym stężeniem par cząstek na odległości R_s , $N_{4s}N_{2s}$, zechodzi związek $N_{4s}N_{2s} = 2N_{4s}^{(+)}N_{2s}^{(+)}$. Korzystając z tej relacji otrzymujemy ne podstawie równań /VI.11,15,18/ następujące wyrażenie dla szybkości zmniejszania liczby cząstek, czyli szybkości koagulacji

$$\Delta N = 4\pi N_1 N_2 R_s D_s \left[1 + \frac{4D_s}{R_s \bar{u}} \left(\frac{\bar{u}}{2\bar{u}_z} - 1 \right) \right]^{-1} / v_{I.19} /$$

Z równania koagulacji /II.7/ przy punktowym rozkładzie wielkości cząstek ($R = R_A lub R_2$) wynika następująca zależność dla szybkości zmniejszania się liczby cząstek

$$\Delta N = N_{1} N_{2} K(R_{1}, R_{2})$$
 /VI.20/

Z równań /VI.19,20/ otrzymujemy wyrażenie dla stałej koagulacji

$$K(R_{A}, R_{2}) = 4\pi R_{s} D_{s} \left[1 + \frac{4D_{s}}{R_{s} \bar{u}} \left(\frac{\bar{u}}{2 \bar{u}_{z}} - 1 \right) \right]_{/VI.21/}^{-1}$$

Wzór /VI.21/ ma postać podobną do równania /V.5/ stosowanego w przypadku kondensacji, ze zmianami, które są konsekwencją uwzględnienia relatywnego ruchu cząstek w koagulacji.

Tekst źródłowy programu komputerowego, napisanego w języku Fortran, realizującego symulację Monte Carlo procesu koagulacji jest przedstawiony w Załączniku na końcu pracy.

VI.4. Wyniki symulacji procesu koagulacji

Przeprowadzono eksperyment komputerowy dla kozgulacji cząstek aerozolu sebacynianu dwu /2-etylheksylu/ o jednakowych rozmiarach zawieszonych w zzocie. Układ ten był szeroko badany doświadczalnie przez Chatterjee i in.^{109/} a później przez Wagnera i Kerkera^{110/} w obszarze continuum i przejściowych liczb Knudsena. Warunki fizykochemiczne eksperymentu komputerowego ustalonc zgodnie z danymi z powyższych prze^{109,110/}:

- dla Kn = 0,83 T = 298 K
- $\eta_{N_2} = 1.974 \times 10^{-4} P$ $R_{12} = 4.56 \times 10^{-7} m$ dla Kn = 4.26, 6.1 T = 305 K $\eta_{N_2} = 1.992 \times 10^{-4} P$ $R_{12} = 3.8 \times 10^{-7} m$

 η_{N_2} oznacza współczynnik lepkości azotu, istotny dla obliczenia współczynnika dyfuzji cząstek. Przeprowadzono serie eksperymentów komputerowych dla parametru odległości β = 4,8,12,16,20. W większości obliczeń przybliżono krzywoliniowe trajektorie cząstek za pomocą linii łamanej. określonej równaniem /VI.6/, łączącej punkty początkowe i końcowe kolejnych kroków. W celu sprawdzenia, do jakiego stopnia przybliżenie to jest poprawne, przeprowadzono również obliczenia dla β = 8, w których trajektorie były generowane zgodnie z dokładnym równaniem /VI.3/. We wszystkich symulacjach stosowano poprawkę Phillipsa /II.21/ dla zależności współczynnika dyfuzji od liczby Knudsena, przyjmując 🖍 = 1. Czas trwania pojedynczego kroku określono jako $t_s = 0,15 t_p$, co pozwala na zaniedbanie wyrazów rzędu $(t_{s/t_p})^3$ i wyższych, pominiętych w równaniach /VI.3,4/ i /VI.6/. Symulacje przeprowadzono na komputerze CDC Cyber 73. Wyniki są przedstawione w Tabeli 2 w postaci względnej stałej koagulacji w stosunku do granicznej wartości dla obszaru continuum, K_s , przewidywanej równaniem Smoluchowskiego /II.17/. Błędy statystyczne rezultatów symulacji oceniono omówioną poprzednio metodą 3 o . Liczba par cząstek, które trzeba wygenerować, ażeby zmniejszyć błąd statystyczny do rozsądnej wielkości, zależy od początkowej odległości pomiędzy cząstkami (β) i wynosi od I = 5 000 dla β = 4 aż do I = 50 000 dla największych β . Odpowiednio do tego czes egzekucji programu rośnie od kilku minut do ok. pół godziny. Jest to również konsekwencją zwiększania się liczby kroków dla większych β . Dla porównania przytoczono w Tabeli 2 eksperymentalnie uzyskane wartości względnej stałej koegulacji^{109,110/} oraz przewidywania teoretyczne oparte na wzorze Fuchsa /II.24/ i równaniu /II.28/, otrzymanym przez rozwiązanie równania Fokkera - Plancka

Tabela 2

Względna stała koagulacji K/K_s otrzymana metodą symulacji Monte Carlo, doświadczalnie ^{109,110/} oraz przewidywana równaniami Fuchsa /II.24/ i Sitarskiego-Seinfelda /II.28/ dla koagulacji aerozolu sebacynianu dwuetyloheksylu /DEHS/ w azocie ^{a/}.

| | symulacja | | | | | | | rów | doévitad |
|------|--------------------|-----------------------|------------------|-----------------------------|--------------------|----------------------------|----------|---------|-----------|
| Kn | $\beta = 4^{b/}$ | 8 ^{b/} | 12 ^{b/} | 16 ^{b/} | 20 ^{b/} | 8c/ | /II .24/ | /11.28/ | czenie |
| 0.83 | 2.91±0.05 | 2.96 [±] 0.1 | 2.97+0.12 | 2 .98± 0 . 18 | 2.96 ± 0.19 | 2.95+0.12 | 2.99 | 2.91 | 2.78+0.29 |
| 4.26 | 10.16 ± 0.8 | 9'•74 ± 0 •75 | 10.07±0.95 | 9.50-1.0 | | 9.50-1.0 | 10.0 | 9.14 | 11.03-1.1 |
| 6.10 | 12.42 ± 1.3 | 12.33-1.8 | 12:48-1.7 | 12.80+1.6 | | 11 . 9 ± 1.6 | 12.42 | 11:12 | 14.4 -1.4 |

a/ Fizykochemiczne warunki układu określone na str. 157. Współczynnik dyfuzji z poprawką Phillipsa /II.21/ dla poślizgu.

b/ Trajektorie cząstek obliczane wg równania /VI.6/.

c/ Trajektorie cząstek obliczane wg równania /VI.3/.

metodą momentów Grada^{104/}.

Porćwnując odpowiednie wyniki symulacji w Tabeli 2, można stwierdzić, że przybliżenie krzywoliniowych torów cząstek liniami łamanymi nie zniekształca w zauważalnym stopniu końcowych rezultatów numerycznych dla stałej koagulacji.

VI.5. Dyskusja otrzymanych wyników

Rysunek 12 przedstawia wyniki symulacji w funkcji parametru wielkości odległości granicznej, β , i z odniesieniem do wartości przewidywanych półempirycznym równaniem Fuchsa /II.24/ z poprawką Phillipsa /II.21/ dla współczynnika dyfuzji. Błędy statystyczne rezultatów symulacji zwiększają się wraz ze wzrostem β , ponieważ maleje prawdopodobieństwo zderzenia pojedynczej pary cząstek. Zmusza to do generowania większej liczby par cząstek, co wydłuża czas egzekucji programu. Rysunek 13 przedstawia wyniki symulacji przy największych β /ostatnie punkty z serii na Rys. 12/ oraz wykresy zależności względnej stałej koagulacji K/Ks w funkcji liczby Knudsena zgodnie z wzorem Fuchsa /II.24/ i rozwiązaniem równania Fokkera - Plancka metodą Grada /II.28/ z wykorzystaniem czynnika korekcyjnego Phillipsa. Przyjęto, że współczynnik efektywności koalescencji jest równy jedności. Wyniki symulacji zgadzają się z przewidywaniami równania Fuchsa, nawet w tych przypadkach, gdy błąd statystyczny wyniku numerycznego jest dość istotny. Zgodność z rezultatami eksperymentalnymi^{109,110/} jest



Rysunek 12. Stała koegulacji K w stosunku do wyniku Smoluchowskiego K_s otrzymana metodą symulacji Monte Carlo procesu koegulacji cząstek DEHS o jednakowym promieniu w N₂ dla różnych liczb Knudsena Kn w zależności od wielkości odległości granicznej $R_s = R_{12} + \beta g_{12}$. Linie ciągłe przedstawiają odpowiednie wartości K/K_s obliczone zgodnie z równaniem Fuchsa /II.24/.



Rysunek 13. Stała koagulacji K w stosunku do wyniku Smoluchowskiego K₅ w funkcji liczby Knudsena Kn otrzymana metodą symulacji Monte Carlo(]) oraz obliczona zgodnie z równaniem Fuchsa /II.24/(_____)i równaniem Sitarskiego -Seinfelda /II.28/(_____)dla koagulacji cząstek DEHS o jednakowym promieniu w N₂. całkiem zadowalająca, chociaż Wagner i Kerker^{110/} zauważyli, że wyniki ich doświadczeń przewyższają przewidywania równania Fuchsa o kilka procent dla większych liczb Knudsena. Eksperyment komputerowy nie potwierdza wyraźnie takiej tendencji, ale różnice mogą być spowodowane oddziaływaniem pomiędzy cząstkami, które zostało zaniedbane w symulacji, a które jest bardziej istotne dla większych Kn. Z drugiej strony należy zauważyć, że wszelkie błędne oceny doświadczalnych danych koagulacji, wynikające z nieuwzględnienia zmiany liczby cząstek na skutek innych przyczyn /np. depozycji na ściankach układu eksperymentalnego/, prowedzą do zawyżonej wartości stałej koagulacji. Dokładniejsze porównanie pomiędzy wynikami symulacji i doświadczalnymi dla większych Kn jest utrudnione, ponieważ błąd obu metod w tym obszarze zwiększa się.

W przeciwieństwie do dostępnych wyników teoretycznych przedstawiona metoda symulacji Monte Carlo procesu koagulacji może być stosowana w całym zakresie liczb Knudsena /gdzie zawodzi w obszarze wolnocząsteczkowym równanie Sitarskiego - Seifelda /II.28/4, jak również dla cząstek o różnych rozmiarach /gdzie nie stosuje się równanie Sahniego /II.31//. Ostatnia możliwość jest szczególnie interesująca ze względu na trudności bezpośrednich badań doświadczalnych takich układów. Uwzględnienie w symulacji oddziaływcń sił zewnętrznych wymaga wprowadzenia jedynie niewielkich zmian do dynamiki brownowskiej cząstek. Bez większych trudności można również uwzględnić fakt, że współczynnik efektywności koalescencji jest mniejszy od jedności lub nawet że jest funkcją energii względnej zderzających się cząstek. Pewne wątpliwości może budzić wykorzystywane przy wyprowadzaniu podstawowego równania /VI.19/ założenie, że początkowy roz-kład prędkości cząstek /znajdujących się w odległości granicznej R_s / jest maxwellowski. Jednakże można oczekiwać, że założenie to jest dość dobrze spełnione dla większych β , gdy początkowa odległość pomiędzy cząstkami jest wystarczająco duża dla zaniedbania asymetrii rozkładu prędkości.

Dynamika brownowska, wykorzystana do modelowania ruchu cząstek aerozolu, wymaga jedynie założenia $(m/M) \ll 4$, nie narzuca natomiast żadnych warunków na gęstość ośrodka i może być z równym powodzeniem stosowana w przypadku gazów jak i cieczy. Pozwala to na zastosowanie metody symulacji Monte Carlo, wypracowanej dla badania procesu koagulacji aerozoli, do analizy formalnie podobnych problemów w innych dziedzinach. Takim zagadnieniem jest np. kinetyka kontrolowanych dyfuzyjnie reakcji w cieczach, dla której zaadoptowano już teorię koagulacji aerozoli opartą na rozwiązaniu równania Fokkera - Plancka metodą Grada^{132/}. Dla realizacji sformułowanego w części I celu pracy badano kinetykę kondensacji i koagulacji metodami analitycznymi i numerycznymi. Przypomnijmy poniżej najważniejsze wyniki niniejszej pracy.

165 .

1. Kinetyczne równanie Boltzmanna dla funkcji dystrybucyjnej cząsteczek pary kondensującej na pojedynczej, sferycznej cząstce aerozolu rozwiązano analitycznie metodą momentów Grada dla modelu cząsteczkowego sztywnych kul. Przy założeniu, że stężenie pary jest niewielkie w stosunku do obojętnego gazu, analizowano osobno dwa przypadki: kondensację zachodzącą w izotermicznej, równowagowej kąpieli gazowej, a następnie-uwzględniając ciepło wydzielane podczas kondensacji - w nieizotermicznym ośrodku gazowym.

W przypadku izotermicznym równanie Boltzmanna przekształca się w prostsze równanie Boltzmanna - Lorentza. Na podstawie rozwiązania tego równania uzyskano wyrażenie dla całkowitego strumienia kondensujących cząsteczek pary w jednoskładnikowym gazie obojętnym, równanie /III.39/, a także gazie wieloskładnikowym, równanie /III. 57/. Przewidywania tej teorii są zgodne z istniejącymi wynikami eksperymentalnymi oraz z półempirycznym równaniem, otrzymanym metodą tzw. łączenia strumieni, w zakresie continuum i przejściowych liczb Knudsena. W granicy continuum wyznaczono współczynnik dyfuzji cząsteczek pary, który jest zgodny w pierwszym przybliżeniu z wynikiem

uzyskiwanym w pierwszym przybliżeniu metodą Chapmana -Enskoga. Jednakże w granicy wolnocząsteczkowej uzyskujemy z równań /III.39/ i /III.57/ wyrażenia, które różnią się od poprawnego wyniku wolnocząsteczkowego o czynnik liczbowy ²/3.

W przypadku kondensacji w ośrodku nieizotermicznym rozwiązano układ równań Boltzmanna dla funkcji rozkładu prędkości jednoskładnikowego gazu obojętnego i kondensującej pary. W oparciu o to rozwiązanie uzyskano równanie dla całkowitego strumienia kondensujących cząsteczek w nieizotermicznym ośrodku gazowym, równanie /IV.74/. W granicy continuum przy zaniedbaniu efektu cieplnego otrzymane wyrażenie przechodzi w klasyczny rezultat dyfuzyjny, ze współczynnikiem dyfuzji dokładnie równym drugiemu przybliżeniu metody Chapmana - Enskoga. W obszarze wolnocząsteczkowym natomiast równanie /IV.74/ wykazuje niewłaściwą asymptotyczną zależność od liczby Knudsena i jest niepoprawne.

2. Opracowano metodę symulacji Monte Carlo procesu kondensacji i brownowskiej koagulacji, komplementarną w stosunku do rozwiązań analitycznych i stanowiącą ich istotne uzupełnienie w zakresie /około/ wolnocząsteczkowym, gdzie równania /III.39/ i /IV.74/ zachowują się niewłaściwie.

Przeprowadzono eksperyment komputerowy kondensacji cząsteczek ftalanu dwuoktylu w izotermicznej atmosferze N₂, zakładając, że cząsteczki oddziaływują potencjałem Lennarda - Jonesa. Wyniki symulacji są zgodne z rezultatami rzeczywistych doświadczeń wykonanych dla tego układu oraz z przewidywaniami opartymi o półempiryczny wzór metody łączenia strumieni - również w zakresie wolnocząsteczkowym /Tabela 1/.

Podobną metodę zastoscwano do symulacji procesu brownowskiej koagulacji kulistych cząstek aerozolowych przy braku długozasięgowych oddziaływań pomiędzy nimi. Wyniki symulacji koagulacji cząstek sebacynianu dwuetyloheksylu w N₂ są zgodne z dokładnymi danymi eksperymentalnymi dla tego układu, uzyskanymi przez Kerkera i in., oraz z przewidywaniami opartymi o półempiryczne równanie, wyprowadzane na zasadzie łączenia strumieni /Tabela 2 /. DODATEK: Obliczenie całek kolizyjnych

Występujące w równaniach momentów całki kolizyjne mają następującą postać

$$\begin{split} I_{\alpha 1 \underline{i}}^{(n)} &= \int d\sigma_{n\alpha} \, d\underline{v}_{n} \, d\underline{v}_{\alpha} \, u_{1\alpha} \, f_{n}(\underline{v}_{n}) f_{\alpha}(\underline{v}_{\alpha}) \\ & \times \left[H_{\underline{i}}^{(n)}(\underline{v}_{\alpha}') - H_{\underline{i}}^{(n)}(\underline{v}_{\alpha}) \right] \end{split} \qquad (D.1/$$

gdzie & jest indeksem wskazującym rodzaj składnika: O dla pary i 1 dla gazu obojętnego. Konsekwentnie

$$\underline{\nabla}_{\alpha} = \begin{cases} \underbrace{\nabla}_{\alpha}, \alpha = 0 \\ \underbrace{\nabla}_{\alpha}, \alpha = 1 \end{cases} / D.2/$$

$$\int_{\alpha} \underbrace{\int_{\alpha} \underbrace{\int_{\alpha} \underbrace{\nabla}_{\alpha}}_{\left(\sqrt{2}\right)} \underbrace{\int_{\alpha} \underbrace{\int_{\alpha} \underbrace{\nabla}_{k} \underbrace{\nabla}_{k$$

Używamy następujących wielomianów prędkości

$$H_{i}^{(4)}(\underline{\vee}_{\alpha}) = m_{\alpha} \vee_{\alpha i} \qquad /D.4/$$

$$H_{ij}^{(2)}(\underline{v}_{d}) = m_{d} v_{di} v_{dj} \qquad (D.5/$$

$$H_{i}^{(3)}(\underline{V}_{\alpha}) = \frac{1}{2} m_{\alpha} V_{\alpha}^{2} V_{\alpha i}$$
(D.6/

Obliczymy bardziej ogólną całkę kolizyjną dla różnych składników /tzn. pary i gazu obojętnego/, $I_{04\underline{l}}^{(n)}$, z której otrzymamy następnie całkę dla jednakowych składników jako przypadek szczególny.

169 -

Przyjmujemy, że cząsteczki pary i obojętnego gazu można traktować jako sztywne kule o średnicach σ i σ_1 odpowiednio. Dla tego modelu mamy następującą zależność liniowego parametru zderzenia b od kąta biegunowego Θ /por. Rys. 3/

$$b = \sigma_{01} \sin \theta$$
 (D.7/

gdzie $\sigma_{o_1} = (\sigma + \sigma_n)/2$ jest średnicą kolizyjną w zderzeniach para - gaz. Różniczkę przekroju czynnego wyreżamy w postaci zależnej od zmiennych Θ i γ /Rys. 3/

$$d\sigma = \sigma_{01}^2 d\gamma d\theta \sin \theta \cos \theta$$
 /D.8/

Całki kolizyjne przyjmują postać

$$I_{04\underline{i}}^{(n)} = \sigma_{01}^{2} \int_{0}^{2\pi} d\gamma \int_{\pi}^{\pi/2} d\Theta \sin\Theta \cos\Theta \int d\underline{v}_{1} \int d\underline{v} f_{1}(\underline{v}_{1}) f(\underline{v})$$

$$R^{3} R^{3} R^{3}$$

$$* \left[H_{\underline{i}}^{(n)}(\underline{v}') - H_{\underline{i}}^{(n)}(\underline{v}) \right]$$

$$/D.9/$$

W równaniu /D.9/ przejdziemy od zmiennych ⊻, ⊻, do zmiennych układu środka masy <u>u</u>, W

$$\underline{u} = \underline{v}_1 - \underline{v} \qquad /D.10/$$

$$\underline{W} = \frac{\underline{m}\underline{V} + \underline{m}_1\underline{V}_1}{\underline{m} + \underline{m}_1} / D_0 11/$$

Po odwróceniu zależności /D.1C,11/ otrzymujemy

$$\underline{V} = -\frac{\mu}{m} \underline{u} + \underline{W} \qquad /D.12/$$

$$\underline{V}_{1} = -\frac{\mu}{m_{1}} \underline{\mu} + \underline{W} \qquad /D.13/$$

Ponieważ jakobian przekształcenia jest jeden zachodzą również związki

$$d\underline{v} d\underline{v}_{1} = d\underline{u} d\underline{w} \qquad /D.14/$$

oraz

$$mv^2 + m_1 v_1^2 = \mu u^2 + M w^2$$
 /D.15/

gdzie $\mu = m m_1 / (m + m_1)$ jest masą zredukowaną oraz $M = (m + m_1)$. Wyrażenia wielomianowe występujące w nawiasach [...] całek /D.9/ obliczamy korzystając z zeleżności /III.3,9/ dla prędkości $\underline{V}', \underline{V}'_{A}$ po zderzeniu. Na podstawie /D.4-6/ otrzymujemy kolejno

$$H_{i}^{(n)}(\underline{v}') - H_{i}^{(n)}(\underline{v}) = 2 \mu (\underline{e} \cdot \underline{u}) e_{i} \qquad \text{/D.16/}$$

$$H_{ij}^{(z)}(\underline{v}') - H_{ij}^{(z)}(\underline{v}) = -\frac{2 \mu^{2}}{m} (\underline{e} \cdot \underline{u}) (e_{i} u_{j} + e_{j} u_{i}) \qquad \text{/D.17}$$

$$+ 2 \mu (\underline{e} \cdot \underline{u}) (e_{i} w_{j} + e_{j} w_{i}) + \frac{4 \mu^{2}}{m} (\underline{e} \cdot \underline{u})^{2} e_{i} e_{j}$$

$$H_{i}^{(3)}(\underline{v}') - H_{i}^{(3)}(\underline{v}) = 2\mu(\underline{e}\cdot\underline{w})(\underline{e}\cdot\underline{u})\left(\frac{-\mu}{m}\underline{u}_{i} + w_{i}\right)$$
$$+ \frac{4\mu^{2}}{m}(\underline{e}\cdot\underline{w})(\underline{e}\cdot\underline{u})^{2}\underline{e}_{i} + \mu(\underline{e}\cdot\underline{u})\left(\frac{\mu}{m}\underline{u} - \underline{w}\right)^{2}\underline{e}_{i} /D_{\circ}18/2$$

Układ współrzędnych zorientujemy w sposób przedstawiony na Rys. 3, kierując jedną z osi, np. x₁, zgodnie z początkową prędkością względną <u>u</u>. W tym układzie wektor <u>e</u> ma współrzędne <u>e</u> = $(\cos \Theta$, sin Θ cos χ , sin Θ sin χ). Całkujemy względem kąta azymutalnego χ po powierzchni przekroju czynnego korzystając z zeleżności

$$\underline{e} \cdot \underline{u} = u \cos \theta \qquad /D.19/$$

$$u \int_{0}^{2\pi} dy e_{i} = 2\pi u_{i} \cos \theta \qquad /D.20/$$

$$u^{2} \int_{0}^{2\pi} dy e_{i} e_{j} = u^{2}\pi \sin^{2}\theta \delta_{ij} + \pi (3\cos^{2}\theta - 1)u_{i}u_{j}/D.21/$$

Otrzymujemy w wyniku

$$\int_{0}^{2\pi} d\chi \left[\dots \right]_{i}^{(a)} = 4 \mu \pi u_{i} \cos\theta \qquad /D.22/$$

$$\int_{0}^{2\pi} d\chi \left[\dots \right]_{ij}^{(2)} = \frac{\pi \mu^{2}}{m} \sin^{2}\theta \cos^{2}\theta \left(u^{2} \delta_{ij} - 3 u_{i} u_{j}^{2} \right) \qquad /D.23/$$

$$+ 4\pi \mu \cos^{2}\theta \left(u_{i} w_{j} + u_{j} w_{i} \right)$$

$$\int_{0}^{2\pi} d\gamma [\dots]_{i}^{(3)} = 4\pi \mu \cos^{2}\theta (\underline{u} \cdot \underline{w}) \left(-\frac{\mu}{m} u_{i} + w_{i} \right)$$

$$+ \frac{4\pi \mu u^{2}}{m} u^{2} \cos^{2}\theta \sin^{2}\theta w_{i} + \frac{4\pi \mu u^{2}}{m} \cos^{2}\theta (3\cos^{2}\theta - 1)(\underline{u} \cdot \underline{w}) u_{i}$$

$$+ 2\pi \mu \cos^{2}\theta \left(\frac{\mu}{m} u_{i} - \underline{w} \right)^{2} u_{i}$$

/D.24/

- 172 -

Podstawiając /D.22-24/ do /D.9/ po całkowaniu względem Θ otrzymujemy

$$\begin{split} I_{oAi}^{(i)} &= \sigma_{oi}^{2} \int_{\mathbb{R}^{3}} d\underline{u} \int_{\mathbb{R}^{3}} d\underline{w} \, u \, f(\underline{u}, \underline{u}) f_{A}(\underline{u}, \underline{u}) \left[-\frac{\underline{u}\pi}{3} \, u_{i} \right] \qquad /D.25/ \\ I_{oii_{j}}^{(2)} &= \sigma_{oi}^{2} \int_{\mathbb{R}^{3}} d\underline{u} \int_{\mathbb{R}^{3}} d\underline{w} \, u \, f(\underline{u}, \underline{w}) f_{A}(\underline{u}, \underline{w}) \\ \times \left[\frac{\underline{\Pi} \, \mu^{2}}{12 \, m} \left(u^{2} \delta_{ij} - 3 \, u_{i} \, u_{j} \right) - \frac{\underline{U}\pi}{3} \left(u_{i} \, w_{j} + u_{j} \, w_{i} \right) \right] \\ I_{oAi}^{(3)} &= \sigma_{oi}^{2} \int_{\mathbb{R}^{3}} d\underline{u} \int_{\mathbb{R}^{3}} d\underline{w} \, u \, f(\underline{u}, \underline{w}) f_{A}(\underline{u}, \underline{w}) \left[\underline{\Pi} \, \mu(\underline{u}, \underline{w}) w_{i} \right] \\ + \frac{\underline{\Pi} \, \mu^{2}}{3 \, m} \, u^{2} w_{i} + \frac{\underline{\Pi} \, \mu^{3}}{2 \, w^{2}} \, u^{2} \, u_{i} + \frac{\underline{\Pi} \, \mu^{2}}{m} (u \cdot w) \, u_{i} + \frac{\underline{\Pi} \, \mu}{2} \, w^{2} \, u_{i} \right] \end{split}$$

Po przejściu do bezwymiarowych zmiennych

$$\underline{u} \leftarrow \underline{u} \left(\frac{kT}{M}\right)^{V_2} \qquad /D.28/$$

$$\underline{w} \leftarrow \underline{w} \left(\frac{kT}{M}\right)^{V_2} \qquad /D.29/$$

wykorzystując postać funkcji rozkładu prędkości /D.3/, możemy zapisać całki kolizyjne następująco

$$I_{04\underline{i}}^{(n)} = C_{N}^{(n)} \int d\underline{u} \int d\underline{w} u \exp\left[-(u^{2} + w^{2})\right]$$
$$\cdot W(\underline{u}, \underline{w}) W_{4}(\underline{u}, \underline{w}) \left[\dots\right]_{\underline{i}}^{(n)}$$
 /D.30/

gdzie W, W_A są wielomianami zmiennych <u>u</u> i <u>W</u> ze współczynnikami zależnymi od zmiennych i strumieni termodynamiczn, w_A , T, <u>j</u> itd..., $C^{(m)}$ są stałymi. Do całki dają wkład tylko te wyrzzy, których własności tensorowe są określone wskaźnikiem <u>i.</u> Eliminując nieistotne składniki, możemy całki kolizyjne przedstawić symbolicznie w postaci

$$I_{04i}^{(n)} = C_{04i}^{(n)} \int d\underline{u} \int d\underline{w} u \exp\left[-(u^2 + w^2)\right] \left(\frac{1}{2}i' + \frac{1}{2}q_i' + \frac{1}{2}q_i' + \frac{1}{2}q_{1}i' + \frac{1}{2}q_{1}k' + \frac{1}{2}q_{1}k'$$

$$I_{oaij}^{(2)} = C^{(2)} \int d\underline{u} \int d\underline{w} u \exp\left[-(u^2 + w^2)\right] \left(, \operatorname{Pij}' + \operatorname{Paij}' + \operatorname{Ji} \operatorname{Qaj}' + \operatorname{Qi} \operatorname{Qaj}' + \operatorname{Pik} \operatorname{Pakj}'\right)$$

$$+ \operatorname{Paij}' + \operatorname{Ji} \operatorname{Qaj}' + \operatorname{Qi} \operatorname{Qaj}' + \operatorname{Qi} \operatorname{Qaj}' + \operatorname{Pik} \operatorname{Pakj}'\right)$$

$$/D_{\circ} 32/$$

174

gdzie np. ji' oznacza składnik iloczynu wielomianowego $WW_{A}[...]$, którego współczynnik jest proporcjonalny do ji, analogicznie dla pczostałych wyrazów. Całki /D.31,32/ obliczamy korzystając z następujących zależności

$$\int_{\mathbb{R}^3} d\underline{x} \times_i \times_j f(|\underline{x}|) = (3!!)^{-4} \delta_{\overline{i}j} \int_{\mathbb{R}^3} d\underline{x} \times^2 f(|\underline{x}|)$$

/D. 35/

$$\int d\underline{x} \times_{i} \times_{j} \times_{\kappa} \times_{\ell} f(|\underline{x}|) = (5!!)^{-4} (\delta_{ij} \delta_{\kappa\ell} + \delta_{i\kappa} \delta_{j\ell} + \delta_{i\ell} \delta_{j\kappa})$$

$$\Re^{3}$$

$$\int d\underline{x} \times^{4} f(|\underline{x}|)$$

$$\Re^{3}$$

$$\int d\underline{\times} \times_{i} \times_{j} \times_{\kappa} \times_{\iota} \times_{m} \times_{n} f(|\underline{\times}|) =$$

$$(7!!)^{-4} \left(\delta_{ij} \delta_{\kappa\iota} \delta_{mn} + \delta_{ij} \delta_{\kappam} \delta_{\ell n} + \delta_{ij} \delta_{\kappa n} \delta_{\ell m} \right)$$

$$+ \delta_{i\kappa} \delta_{j\iota} \delta_{mn} + \delta_{i\kappa} \delta_{jm} \delta_{\ell n} + \delta_{i\kappa} \delta_{jn} \delta_{\ell m}$$

$$+ \delta_{i\iota} \delta_{j\kappa} \delta_{mn} + \delta_{i\ell} \delta_{jm} \delta_{\kappa n} + \delta_{i\epsilon} \delta_{jn} \delta_{\kappa m}$$

$$+ \delta_{im} \delta_{j\kappa} \delta_{\ell n} + \delta_{im} \delta_{j\ell} \delta_{\kappa n} + \delta_{im} \delta_{jn} \delta_{\ell \kappa}$$

$$+ \delta_{in} \delta_{j\kappa} \delta_{\ell m} + \delta_{in} \delta_{j\ell} \delta_{\kappa m} + \delta_{in} \delta_{jm} \delta_{\kappa \ell}$$

$$\int d\underline{\times} \times^{6} f(|\underline{\times}|)$$

$$/D.36/$$

Przytoczymy wyniki końcowe

$$\begin{split} I_{04i}^{(i)} &= -\frac{46\ell^{-4} \text{ nkT}}{3\pi(4+z)^2} \left\{ (4+2z) \frac{j_i}{n^0 \overline{v}} \right. \\ &\frac{2}{5} \left(\frac{q_i}{n \text{ kT} \overline{v}} - \frac{q_{4i}}{n_A \text{ kT} \overline{v}_A} z^{3/2} \right) - \frac{z(3+2z)}{5(4+z)} \frac{j_K}{n \overline{v}} \frac{p_{4Ki}}{n_A \text{ kT}} \right. \\ &\frac{2z}{25(1+z)} \left(\frac{p_{4ik}}{n_A \text{ kT}} \frac{q_{4k}}{n \text{ kT} \overline{v}} - \frac{p_{ik}}{n \text{ kT}} \frac{q_{4k}}{n_A \text{ kT} \overline{v}_A} z^{3/2} \right) \right\} \\ & (D.37/$$
$$\begin{split} I_{04ij}^{(2)} &= \frac{4z \left(\frac{t^4}{n \, \text{kT}} \overline{\nabla} \right)}{5 \left(4 + z \right)^2} \begin{cases} \frac{2 \left(3 + 5z \right)}{3z} - \frac{\text{pij}}{n \, \text{kT}} - \frac{4 \, \text{paij}}{3 \, n_{\text{kT}}} \\ &+ \frac{-9 + 13z + 40z^2}{15 \left(4 + z \right)^2} - \frac{\text{mj} \cdot \mathbf{q}_{\text{ij}}}{n \, n_{\text{a}} \left(\text{kT} \right)^2} + \frac{2 - 6z}{25 \left(4 + z \right)^2} - \frac{\text{mq} \cdot \mathbf{q}_{\text{ij}}}{n \, n_{\text{a}} \left(\text{kT} \right)^3} \\ &- \frac{4 + 2z}{15 \left(4 + z \right)^2} - \frac{\text{mj} \cdot \mathbf{q}_{4K}}{n \, n_{\text{a}} \left(\text{kT} \right)^2} \delta_{\text{ij}} + \frac{8 - 4z}{75 \left(4 + z \right)^2} - \frac{\text{mq} \cdot \mathbf{q}_{4K}}{n \, n_{\text{a}} \left(\text{kT} \right)^3} \delta_{\text{ij}} \\ &+ \frac{2 - 44z}{5 \left(4 + z \right)^2} - \frac{\text{mj} \cdot \mathbf{q}_{4K}}{n \, n_{\text{a}} \left(\text{kT} \right)^2} \delta_{\text{ij}} + \frac{4}{75 \left(4 + z \right)^2} - \frac{\text{mq} \cdot \mathbf{q}_{4K}}{n \, n_{\text{a}} \left(\text{kT} \right)^3} \delta_{\text{ij}} \\ &+ \frac{2 - 44z}{24 \left(4 + z \right)} - \frac{\text{pik} \, \text{pakj}}{n \, n_{\text{a}} \left(\text{kT} \right)^2} + \frac{4}{21 \left(4 + z \right)} - \frac{\text{pk} \, \text{pake}}{n \, n_{\text{a}} \left(\text{kT} \right)^2} \delta_{\text{ij}} \\ &+ \frac{2 - 44z}{24 \left(4 + z \right)} - \frac{\text{pik} \, \text{pakj}}{n \, n_{\text{a}} \left(\text{kT} \right)^2} + \frac{4}{21 \left(4 + z \right)} - \frac{\text{pk} \, \text{pake}}{n \, n_{\text{a}} \left(\text{kT} \right)^2} \delta_{\text{ij}} \\ &+ \frac{2 - 44z}{24 \left(4 + z \right)} - \frac{\text{pik} \, \text{pakj}}{n \, n_{\text{a}} \left(\text{kT} \right)^2} + \frac{4}{21 \left(4 + z \right)} - \frac{\text{pk} \, \text{pake}}{n \, n_{\text{a}} \left(\text{kT} \right)^2} \delta_{\text{ij}} \\ &+ \frac{2 - 44z}{24 \left(4 + z \right)} - \frac{1}{n \, n_{\text{a}} \left(\text{kT} \right)^2} \left(\frac{1}{2 - 2 \left(\frac{1}{2} - \frac{1}{2} \right)} - \frac{1}{2 \left(\frac{1}{2} - \frac{1}{2} \right)} - \frac{1}{2 \left(\frac{1}{2} - \frac{1}{2} \right)} \delta_{\text{ij}} \right) \\ &+ \frac{2 - 44z}{24 \left(\frac{1}{4} - z \right)} - \frac{1}{2 \left(\frac{1}{2} - \frac{1}{2} \right)} - \frac{1}{2 \left(\frac{1}{2} - \frac{1}{2} \right)} - \frac{1}{2 \left(\frac{1}{2} - \frac{1}{2} \right)} \delta_{\text{ij}} \\ &+ \frac{2 - 44z}{24 \left(\frac{1}{4} - z \right)} - \frac{1}{2 \left(\frac{1}{2} - \frac{1}{2} \right)} - \frac{1}{2 \left(\frac{1}{4} - \frac{1}{2} \right)} - \frac{1}{2 \left(\frac{1}{4} - \frac{1}{2} \right)} - \frac{1}{2 \left(\frac{1}{4} - \frac{1}{2} \right)} + \frac{1}{2 \left(\frac{1}{4} - \frac{1}{2} \right)} - \frac{1}{2 \left(\frac{1}{4} - \frac{1}{2} \right)} - \frac{1}{2 \left(\frac{1}{4} - \frac{1}{2} \right)} + \frac{1}{2 \left(\frac{1}{4} - \frac{1}{2} \right)} - \frac{$$

$$+ \frac{(32+5z)z^{3/2}}{15} \frac{q_{ai}}{n_a k T \overline{v_a}} - \frac{6-134z-90z^2+29z^3}{12(1+z)} \frac{p_{aik}}{n_a k T n \overline{v}}$$

.

+
$$\frac{18 - 42z - 23z^2 + 17z^3}{30(1+z)} - \frac{p_{1LK}}{n_1 kT} - \frac{q_K}{n kT \nabla}$$

$$+\frac{(15-14z+40z^{2})z^{3/2}}{25(1+z)} \frac{P_{i\kappa}}{n\,kT} \frac{q_{1\kappa}}{n_{4}kT\,\overline{v_{1}}} \bigg\}$$
(D.39/

- 177 -

gdzie

$$l = \left[\Pi n_{1} \sigma_{01}^{2} (1+z)^{V_{2}} \right]^{-1}$$
 /D.40/

jest średnią drogą swobodną cząsteczek "O" /pary/,

$$\overline{\nabla} = \left(\frac{8kT}{\pi}\right)^{1/2} / D_0 41/$$

$$\overline{V}_{1} = \left(\frac{8kT}{\pi m_{A}}\right)^{1/2}$$
 /D.42/

są średnimi prędkościami termicznymi cząsteczek pary i gazu odpowiednio, z jest stosunkiem mas cząsteczkowych, $z = m/m_A$ Wyrażenia /D.37-39/ są całkami kolizyjnymi równań /IV.37-39/. Możemy z nich również otrzymać całki kolizyjne dla zderzeń pomiędzy cząsteczkami gazu obojętnego, $I_{AA}^{(n)}$, podstawiając z=4, $n=n_A$, $j_i=0$, $p_{ij}=p_{Aij}$, $q_i=q_{Ai}$. Otrzymujemy w rezultacie człony kolizyjne równań /IV.3-4/ dla momentów gazu obojętnego

$$I_{A4i}^{(4)} = 0 \qquad /D.43/$$

$$I_{n_{ij}}^{(2)} = \frac{l_n^{-1} n_n k T \overline{v}_n}{15} \begin{cases} \frac{12 p_{n_{ij}}}{n_n k T} \end{cases}$$

+
$$\frac{2}{7(n_{A}kT)^{2}}(p_{AKL}p_{AKL}\delta_{ij} - 3p_{Aik}p_{AKj})$$

+ $\frac{m_{A}}{25 n_{A}^{2}(kT)^{3}}(q_{A}^{2}\delta_{ij} - 3q_{Ai}q_{Aj})\}$
/D.44/

- 178 -

$$I_{A1i}^{(3)} = \frac{64 l_{a}^{-4} n_{a} (kT)^{2}}{15 \pi m_{1}} \left\{ -\frac{q_{Ai}}{n_{a} kT \overline{v}_{a}} + \frac{3}{20} \frac{p_{Aik} q_{Ak}}{(n_{a} kT)^{2} \overline{v}_{a}} \right\}$$
/2.45/

Całki kolizyjne /III.6,7/ dla równania Boltzmanna-Lorentza uzyskujemy z /D.37,38/, przyjmując dla funkcji dystrybucyjnej prędkości gazu obojętnego rozkład maxwellowski, tzn. q_{ii} / $p_{iij} = 0$

$$I_{i}^{(i)BL} = -\frac{2m(1+2z)}{3(1+z)^{2}} l^{-1} \nabla j_{i} - \frac{32}{15\pi(1+z)^{2}} (\nabla l)^{-1} q_{i'D.46/2}$$

$$\int_{\bar{v}_{j}}^{(2)BL} = \frac{8(3+5z)}{15(1+z)^{2}} l^{-2} \overline{v} p_{ij}$$

/D.47/

LITERATURA

- 1. Boltzmann, L., Wien. Ber., <u>66</u>, 275 /1372/.
- Balescu, R., Equilibrium and Nonequilibrium Statistical Mechanics, Wiley, New York, 1975.
- Bogoliubow, N., Problemy dinamičeskoj tieorii w statističeskoj fizikie, Moskwa, 1946.
- 4. Born, M., Green, M.S., Proc. Roy. Soc. /Londor/,<u>A188</u>, 10 /1946/.
- 5. Kirkwood, J.G., J. Chem. Phys., 14, 130 /1946/.
- 6. Yvon, J., La Theorie Statistique des Fluides et l'Equation d'Etat, Herman, Paris, 1935.
- 7. Choch, S.T., Uhlenbeck, G.E., The Kinetic Theory of Dense Gases, Univ. Michigan Rep., 1958.
- 8. Sengers, J.V., Phys. Fluids, 9, 1333, 1685 /1966/.
- 9. Zwanzig, R. Lectures in Theoretical Physics, vol. 3, Wiley-Interscience, New York, 1961.
- 10. Lebowitz, J., Resibois, P., Phys. Rev., 129A, 1101 / 1965/.
- 11. Muriel, A., Dresden, M., Physica, 43, 424 /1969/.
- 12. Mori, H., Progr. Theor. Phys., 33, 423 /1965/.
- Frigogine, I., Non-Equilibrium Statistical Mechanics, Wiley-Interscience, New York, 1963.
- 14. Balescu, R., Statistical Mechanics of Charged Particles, Wiley-Interscience, New York, 1963.
- 15. Resibois, P., Electrolyte Theory, Harper and Row, New York, 1968.
- Allen, P., Cole, G.H.A., Mol. Phys., <u>15</u>, 549 /1963/.
 Kubo, R., J. Phys. Soc. Japan, <u>12</u>, 570 /1957/.

13. Green, M.S., J. Chem. Phys., 19, 1036 /1951/. 19. Resibcis, P., J. Chem. Phys., 41, 2979 /1964/. 20. Waldmann, L., Z. Naturforsch., 12a, 660 /1957/. 21. Snider, R.F., J. Chem. Phys., 32, 1051 /1960/. 22. Ferziger, J.H., Kaper, H.G., Mathematical Theory of Transport Processes in Gases, North-Holland, Amsterdam, 1972. 23. Grad, H., Comm. Pure Appl. Math., 2, 331 /1949/. 24. Bobylew, A. W., Sov. Phys. Dokl., 20, 222 /1976/. 25. Krook, M., Wu, T.T., Phys. Rev. Lett., <u>36</u>, 1107 /1976/. 26. Ernst, M.H., Phys. Reports, 78, 1 /1981/. 27. Hilbert, D., Goting. Nachr., 355 /1910/; Math. Ann., 72, 562 /1912/. 28. Chapman, S., Trans. Roy. Soc., <u>A216</u>, 279 /1916/; A217, 115 /1917/. 29. Enskog, D., Svensk. Vet. Akad. Arkiv. Mat. Ast. Fys., 16, 1 /1921/. 30. Chapman, S., Cowling, T.G., The Mathematical Theory cf Non-Uniform Gases, Cambridge Univ. Press, London, 1970. 31. Hirschfelder, J., Curtiss, C., Bird, R., Molecular Theory of Gases and Liquids, Wiley, New York, 1954. 32. Grad, H., w: Handbuch der Physik, vol. 12, /S.Flugge, wyd./ Springer, Berlin, 1958. 33. Barenowski, B., Bull. Acad. Roy. Belg. Cl. Sci., 94, 647 /1958/. 34. Baranowski, B., Popielawski, J., Acta Phys. Pol., 30, 821 / 1966/.

35. Grad, H., Comm. Pure Appl. Meth., 2, 325 /1949/. 36. Reed, M., Simon, B., Methods of Modern Mathematical

Physics, Academic, New York, 1972.

37. Kogan, M.N., Rarefied Gas Dynamics, Plenum, New York, 1969.

38. Schaaf, S.A., Chambre, P.L., Flow of Rarefied Gases, Princeton Univ., Princeton, 1955.

- 39. Burgers, J.H., Flow Equations for Composite Gases, Academic, New York, 1969.
- 40. Goebel, C.J., Harris, S.M., Johnson, E.A., Phys. Fluids, <u>19</u>, 627 /1976/.
- 41. Cercignani, C., Theory and Application of the Boltzmann Equation, Scottish Academic Press, Edinburgh, 1975.

42. Kirij, A.J., Silin, W.P., J. Tieor. Fiz., <u>39</u>, 773 /1969/. 43. Eu, B.C., Li, K.W., Physica, 38A, 135 /1977/.

44. Xystris, M., Dahler, J.S., J. Chem. Phys., 53, 354 /1978/.

45. Bhatnagar, P., Gross, E.P., Krook, H., Phys. Rev.,

94, 511,/1954/.

- 46. Anderson, D.G., J. Fluid Mech., 25, 271 /1965/.
- 47. Lees, L., Guggenheim Aero. Lab. Memorandum, no. 51, California Inst. Tech., 1959.

48. Einstein, A., Ann. Physik, 17, 549 /1905/.

- 49. Smoluchowski, M., Ann. Physik, 21, 756 /1906/.
- 50. Adelman, S., J. Chem. Phys., <u>64</u>, 124 /1976/.

51. Mazo, R.M., w: Stochastic Processes in Nonequilibrium

Systems, Springer, Berlin, 1978.

52. Bedeux, D., Mazur, P., Physica, 76, 247 /1974/.

53. Kubo, R., Rep. Progr. Phys., 29, 255 /1966/.

54. Chandrasekhar, S., Rev. Mod. Phys., 15, 1 /1943/. 55. Maze, R.M., J. Stat. Phys., 1, 559 /1969/. 56. Mazo, R.M., J. Chem. Phys., 60, 2634 /1974/. 57. Hidy, G.M., Brock, J.R., The Dynamics of Aerocolloidal Systems, Pergamon, Oxford, 1970. 53. Marlow, W.H., w: Aerosol Microphysics I. Particle Interaction /W.H. Marlow, wyd/, Springer, Berlin, 1980. 59. Fennely, P.F., American Scientist, 54, 46 /1976/. 60. Sitarski, M., Wiedomości Chemiczne, 11, 709 /1979/. 61. Lushnikov, A.A., J. Colloid Interface Sci., 54, 94 /1976/. 62. Seinfeld, J.H., Air Pollution, Physical and Chemical Fundamentals, Mc Graw-Hill, 1975. 63. Whitby, K.T., Cautrell, B., Particle Technology Lab., Univ. Minesota, Rep. No. 272. 64. Chu, K.J., Seinfeld, J.H., Atmos. Environ., 9, 375 /1975/. 65. Twomey, S., Atmospheric Aerosols, Elsevier, Amsterdem, 1977. 66. Felderhof, B.U., Deutch, J.M., J. Chem. Phys., 64, 4551 /1976/. 67. Deutch, J.M., Felderhof, B.U., Saxtor, M.J., J. Chem. Phys., 64, 4559 /1976/. 68. Drake, R., w: Tories in Current Aerosol Research, Vol. 3, /G. Hidy i J. Brock, wyd./, Pergamon Press, Oxford, 1972. 69. Brock, J., R., w: Aerosol Microphysics I. Particle Interaction /W.H. Marlow, wyd./, Springer, Berlin, 1980. 70. Smoluchowski, M., Phys. Z., 17, 557 /1916/.

71. White W., Proc. Am. Meth. Soc., 80, 273 /1980/. 72. Leyvraz, F., Tschudi, H.R., J. Phys. A, 14, 3389 /1931/. 73. van Dongen, P.G.J., Ernst, M.H., J. Phys. A, 17,2281/1984/. 74. Leyvraz, F., Tschudi, H.R., J. Phys. A, <u>15</u>, 1951 / 1982/. 75. Hendriks, E.M., Ernst, M.H., Ziff, R.M., J. Stat. Phys., 31, 519 /1983/. 76. Ziff, R.M., Ernst, M.H., Hendriks, E.M., J. Colloid Interface Sci., 97, 266 /1984/. 77. Ziff, R.M., Ernst, M.H., Hendriks, E.M., J. Phys. A, 16, 2293 /1983/. 78. Davis, E.J., Ravindran, P., Ray, A.K., Chem. Eng. Commun., 5, 251 /1980/. 79. Maxwell, J.C., Phil. Trans., 170, 243 /1879/. 30. Fuchs, N.A., Sutugin, A.G., Highly Dispersed Aerosols, Ann Arbor Science, Ann Arbor, Michigen, 1970. 21. Brock, J.R., J. Colloid Interface Sci., 22, 513 / 1966/. 22. Sahni, D.C., J. Nucl. Energy, 20, 915 /1966/. 83. Sahni, D.C., J. Aerosol Sci., 11, 203,/1980/. 84. Loyalka, S.K., J. Chem. Phys., 58, 354 /1973/. 35. Loyalka, S.K., J. Colloid Interface Sci., 87, 216 /1982/. 86. Bradley, R.S., Evans, N.G., Whytlaw - Gray, R.W., Proc. Roy. Soc. /London/, 186, 368 /1946/. 87. Frossling, N., Gerlands Bertr. Gecphys., 52, 195 /1938/. 88. Monchick, L., Reiss, H., J. Chem. Phys., 22, 831 /1954/. 89. Davis, E.J., Chorbaijan, E., Ind. Eng. Chem. Fundam. 13, 272 / 1974/. 90. Chang, R., Davis, E.J., J. Colloid Interface Sci., 54, 352 /1976/.

91. Davis, E.J., Ray, A.K., Chang, R., AIChE Symp. Ser., 74, 130 / 1978/. 92. Davis, E.J., Ray, A.K., J. Aerosol Sci., 9, 411 /1978/. 93. Kang, S.W., AIAA J., 5, 1288 /1967/. 94. Merrit, C., Weatherston, R., AIAA J., 5, 721 /1967 / 95. Lou, Y.S., Yang, L.S., J. Appl. Phys., 50, 5331 /1979/. 96. Budziński, W., Sitarski, M., J. Colloid Interface Sci., 106, 163 /1995/. 97. Soga, T., J. Phys. Soc. Japan, 54, 2434 /1985/. 93. Smoluchowski, M., Z. Phys. Chem. Leipzig, 92, 129 /1917/. 99. Millikan, R.A., Fhys. Rev., 22, 1 /1923/. 100. Phillips, W.F., Phys. Fluids, 18, 1089 /1935/. 101. Mason, E., Chapman, S., J. Chem. Phys., 36, 627 /1962/. 102. Brock, J.R., Hidy, G., J. Appl. Phys., 36, 1957 /1965/. 103. Asztakow, A.W., Dokl. Akad. Nauk SSSR, 161, 1114 /1964/. 104. Sitarski, M., Seinfeld, J.H., J. Colloid Interface Sci., 61, 261 / 1977/. 105. Sahni, D.C., J. Colbid Interface Sci., 91, 418 /1933/. 106. Fuchs, N.A., Sutugin, A.G., J. Colloid Interface Sci., 20, 492 /1965/. 107. Mercer, T.T., Tillery, M.I., J. Colloid Interface Sci., 37, 785 /1971/. 108. Nicolacn, G.A., Kerker, M., Cooke, D.D., Matijevič, E.J., J. Colloid Interface Sci., 38, 460 /1972/. 109. Chatterjee, A., Kerker, M., Ccoke, D.D., J. Colloid Interface Sci., 53, 71 /1975/. 110. Wagner, P.E., Kerker, M., J. Chem. Phys., <u>56</u>, 638 /1977/. 111. Shon, S.N., Kasper, G., Shaw, D.T., J. Colloid Interface Sci., 73, 233 /1979/.

112. Lindsay, A.I., Chem. Ind. /London/, 14, 378 /1971/. 113. Sitarski, M., Ncwakowski, E., J. Colloid Interface Sci., 72, 113 / 1979/. 114. Sitarski, M., Fol. J. Chem., 53, 665 /1979/. 115. Goldberg, D., Ph. D. Thesis, New York Univ. /1964/. 116. Lees, L., J. Soc. Ind. Appl. Math., 13, 278 /1965/. 117. Street, R.E., w: Rarefied Gas Dynamics /L. Talbot, wyd./s. Academic, New York, 1961. 118. Liu, C., Sugimura, T., w: Rarefied Gas Dynamics /L. Trilling, wyd./, Academic, New York, 196 119. Kwoh - I, A.D., w: Rarefied Gas Dynamics /L. Talbot, wyd./ Academic, New York, 1961. 120. Willis, D., University of California Aero. Sci. Rep. No. A5-65-16 /1965/. 121. Kogan, M., w: Annual Reviews of Fluid Mechanics, vol. 5, /M. van Dyke, wyd./, Palo Alto, 1973. 122. Lees, L., J. Appl. Math. Phys., 28, 835 /1977/. 123. Monte Carlo Methods in Statistical Physics /K. Binder, wyd./, Springer, Berlin, 1979. 124. Valleau, J.P., Whittington, S.G., w: Modern Theoretical Chemistry /B.J. Berne, wyd./, Pergamon, New York, 1977. 125. Bird, G.A., Molecular Gas Dynamics, Clarendon Press, Cxford, 1976. 126. Jermakow, S.M., Metoda Monte Carlo i zagadnienia pokrewne PWN, Warszewa, 1976. 127. Sitarski, M., J. Colloid Interface Sci., 73, 152 /1980/. 128. Siterski, M., Nowakowski, B., Pol. J. Chem., 55, 1075 / 1981/.

- 129. Fisz, M., Rachunek prawdopodobieństwa i statystyka matematyczna, PWN, Warszawa, 1958.
- 130. Nowakowski, B., Sitarski, M., J. Colloid Interface Sci., <u>83</u>, 614 / 1981/.
- 131. Turg, P., Lantelme, F., Friedman, H.L., J. Chem. Thys. 66, 3039 /1977/.
- 132. Sitarski, M., Intern. J. Chem. Kinetics, XIII, 125 /1981/.
- 133. Marsaglia, G., Random Number Generation, w: Encyclopedia of Computer Science, New York, 1976.
- 134. Ahrens, J.H., Dieter, U., Math, Comp., 27, 927 /1973/.
- 135. Ahrens, J.H., Dieter, U., Comm. ACM, 15, 873 /1972/.

ZAŁĄCZNIK

Program 1 - program symulacji procesu kondensacji pary w izotermicznym ośrodku gazowym. Został on napisany na maszynę RIAD 1035 i składa się z zasadniczej części w języku Fortran oraz podprogramu RANDOM w języku Asemblera, zawierającego generatory liczb losowych o rozkładzie jednostajnym^{133/}, normalnym^{134/} i wykładniczym^{135/}.

- 187 -

INTEGER*2 LINCOLILPINFINSIJKIJIINTOTILMAX REAL KNIKIMEPIKAPPAIKXIKYIKZIKXIIKYIIKZIIKY DIMENSION W(2).0(2).E(2) DIMENSIUN RE(22), RB(37,22), KAPPA(37,22), LP(22) DIMENSIUN EPT(22), DR2(22), DEXR2(22), AC(22) DIMENSIUN ZX(12), WG(12) COMMON/TAB/LP, RE, RB, KAPPA COMMON/CF1/EPT, UR2, DEXR2, AC COMMON/CFT/EPT, DR2, DEXR2, AC COMMON/PWC/ZX, WG F(T1)=2./(R4*R4*(2./T1-2.+2./SA)) DATA K/1.3306E-16/ PATA PI/3.1416/ NAMELIST/DANE/NF, NS, KN, 1.C, A, D, E, DIF NAMELIST/DANE/NF, NS, KN, 1.C, A, D, E, D, 300 FORMAT(2213) 500 FORMAT(F5.0,3(F8.4,F8.3,9X)/(5X,3(F8.4,F8.3,9X))) 600 FORMAT(5X,3112,4E16.8) READ(S.LANE) READ (5,300) LP DO 10 I=1,22 JK=LP(I) REAU(5,500)RE(1), (R6(1,1), KapPA(1,1), J=1, JK) 10 CONTINUE DO 9 I=1,21 EPT(I)=RE(I) . 9 EPT(22)=0 CALL GSET(3.,12.,1,6,2X, VG, 4TOT) CALL GSET(0.,3.,1,6,7X(7),W3(7),MT)T) A1=SQRT(W(2)/W(1)) V1M=SGRT(8.*K*T/(PI*W(1))) H=W(1)/W(2) MFP=32.*(1.-1./(10.*(1.+H)))*DIF/(3.*PI*(1.+H)*v1M) SVEC=W(1)*T/(2.*(W(1)+W(2))*SGRT(E(1)*E(2))) VEC=SQRT(SVEC) CVI=SQRT(2.) *VEC S=0.5*(D(1)+D(2)) AP1=SQRT(PI)*C*S*S/(3.*CVI*VEC) DR2(2)=0.6*(RB(1,1)*RB(1,1)-RB(1,2)*RB(1,2))/(RE(1)-RE(2)) DR2(2)=0.6*(RB(1,1)*RB(1,1)-RB(1,2)*RB(1,2))/(RE(1)-RE(2)) DEXR2(2) = (RE(1)*RB(1,2)*75(1,2)-RE(2)*R6(1,1)*RB(1,1)) P/(RE(1)-RE(2)) D0 211 J=3,22 DR2(J) = 0.6*(RB(1, J-1)*RB(1, J-1)-RB(1, J)*RB(1, J))/(RE(J-1)-RE(J))DEXR2(J) = (RE(J-1) *RE(1,J) *RB(1,J) *RB(1,J) /(RE(J-1) -RE(J) DEXR2(J) = (RE(J-1) *RE(1,J) *RB(1,J) - RE(J) *RB(1,J-1) *RE(1,J-1) / D(RE(J-1) - RE(J)) AC(J-1) = (2./3.) *RE(J-1) *RE(J-1) *SQRT(RE(J-1)) *(DR2(J-1) - DR2(J)) WRITE(6,DANE) 211 DO 91 N=1,22 LMAX=LP(N)/2 DO 91 J=1,LM POM1=RB(J,N) J=1.LMAX POM2=KAPPA(J,N) RB(J,N)=RB(LP(N)+1-J,N)

KAPPA(J,N) = KAPPA(LP(N)+1-J,N)
RB(LP(N)+1-J,N) = POM1
KAPPA(LP(N)+1-J,N) = POM2
DO 225 I=1,12 01 WG(I)=WG(I)*EXP(-2X(I)) ZX(I)=SGRT(ZX(I))*CVT 225 DO & I=1,22 RE(I)=RE(I)/SVE(WSK=2.*W(2)/(W(1)+J(2)) R=MFP/KN RS=R+MFP*NS 8 HN=MFP/RS R1=R G=15 G=15.*PI*(1.+H)*(1.+H)/(4.*(9.+10.*H)) GM=3.+5.*H GL=0.75*(1.+H)*(1.+H)/G4 CORR=(1.+GL*HN)/(1.+((1.+2.*H)/(PI*GM)) WRITE(6.800)MFP,R,R5,HN,CORR +H)/G4 .+((1.+2.*H)/(PI*GM)+0.5)*G*HN+1.5*G*GL*HN*HN) R.RS.HN.CORR FURMAT(//' MEAN FREE PATH =',E12.5// 2' RADIUS OF THE AEROSOL =',E12.5// 2' RADIUS OF THE SYSTEM =',E12.5// 2' "KNUDSEN NUMBER" OF THE SYSTEM =',E12.5// 2' CORRECTION OF THE DIFFUSION COFFFICIENT FOR THE SYSTEM =',E12.5 WRITE(6,601) FORMAT(//14x,'N =',9x,'L =',6x,'MCOL =',7x,'CP =',11x,'L22 =') R=R+0.5+D(1) PSDR2=D(+DD-D+D) FORMATC //' MEAN AEROSOL PATH SOL =' 800 = 1 12 12.5// p' ¢' O 0' 601 PSDR2=RS+RS-R+R N: = 0 1 = 0 MCOL=0 LCOL=0 CZT=0.CP=C.CP2=0 NCOL=0 114 x=0. y=C. Z=RS ODL=0. VX=A1*RNOR(1) VY=A1*RNOR(2) VZ=-A1*ABS(RNOR(3)) 41 IF(VZ.EG.O.)GOTO 41 CZ=-VZ SV=VX+VX+VY+VY+VZ+VZ V1=VEC+SGRT(SV) RANEX=REXP(1) TFP=RANEX+V1/(AP1+GGP1(V1)) BE=X+VX+Y+VY+Z+VZ IF(BE.GE.C.)GOTO 35 GEL=RE+EFSV+(001+PSDP2) 112 TEL=RE*EF-SV*(OPL IFCDEL.LT.0.)GOTO +RSDR2) TSEC=-(HE+SORT(DEL))/SY IF(TSEC.LE.TFP)60T0 114 IF (ISEC.LE.TEP)GOTO 111 ODL=ODL+(6E+BE+SV*TEP)*IEP IF (UDL.GE.U.)GOTO 113 X=X+TEP*VX Y=Y+TEP*VX Z=Z+TEP*VZ NCOL=NCOL+1 UX=RNOR(1)-VX UY=RNOR(2)-VY UZ=RNOR(3)-VZ 35 UZ=RNOR(3)-VZ SUSXYEUX+UX+UX+UX+UY UOXY=SORT(SUCXY) U=SGRT(SU) SVE=UOXY/U CVE=UZ/U SPSI=UX/UOXY CPSI=-UY/UOXY RIPX=RUNF(1)-0.5 PIPY=RUNF(2)-0.5 38 FIP2=RIPX*RIPX*RIPY*RIPY IF(RIP2.GT.0.25)GOTO 38 PIP=SQRT(RIP2) CETA=RIPX/RIP SETA=RIFY/RIP

188 -

.

RIP=RIP+RIP AGLUK=TETA(SU,RIP) CTETA=CCS(AGLUK) STETA=SIN(AGLUK) STETA=SIN(AGLUK) KX1=STEIA+GETA KY1=STEIA+GETA KZ1=CTETA KY21XY=CVE+KY1-SVE+KZ1 KX=CPSI+KY1-SPSI+KY21XY KX=SPSI+KY1+CPSI+KY21XY KZ=SVE+KY1+CVE+KZ1 A=USK+U+CTETA VX=VX+A+KX VY=VY+A+KX VZ=VZ+A+KZ GOTO 112 N=N+1 111 N=H+1 L=L+1 MCOL=MCGL+NCOL LCOL=LCOL+NCOL CZT=CZT+CZ C2T-C2T+C2 CP=CP+C2 CP2TCP2+C2+C2 IF(MOD(N,100).E0.0)WRITE(6,600)N,L,MCOL,CP,CP2 IF(N.LT.NF)GOTO 114 GOTO 99 N=N+1 C2T+C2 113 N=N+1 CZT=CZT+CZ MCOL=MCGL+NCOL IF(MOD(N,100).E0.0)WRITE(6,600)N,L,MCOL,CP,CP2 IF(N.LT.NF)GOTO 114 A2=SQRT(K+T/W(2)) CZT=CZT+A2 CP=CP+A2 CP=CP+A2 CP2=CP2+A2+A2 R=R1 00 R=R1 FLN=N FLL=L XI=L/FLN XI=L/FLN XCOL=MCOL/FLN XL=LCOL/FLL SIGMA=SQRT(XI*(1.-XI)) ERROR=3.*SIGMA/SORT(FLN) CZTM=CZT/FLN CPM=CP/FLN CP2M=CP2/FLN SIGP=SQRT(CP2M-CPM*CPM) FPD=3.*STCP/SOPT(FLN) FRP=3. *SIGP/SORT(FLA) RA=R/RS AS=4.*DIF/(R*V1M) FCF=AS/(RA+AS) ST=2.*CPM/V1M SI1=2.*(CPM-ERP)/V1M ST2=2.*(CPM+ERP)/V1M ST2=2.*(CPM+ERP)/V1M DIF1=DIF+CORR SA=4.+DIF1/(RS*V1M) FF=F(ST) FF1=F(ST1) FF2=F(ST2) FB=1./(1.+1./(AS+(1.+SORT(1.+H)*KN))) FW=1./(1.+1./(AS+(1.+O.5+AS))) WRITE(6.WYNIKI) END SUBROUTINE GSET(A.B.N.M.X.W.ATOT) TNTFGER+2 NTOT INTEGER+2 NTOT DIMENSION X0(6), 40(6), X(M), 4(M) W0(1)=0,1713244924 W0(2)=0.3607615730 W0(3)=0.4679139346 W0(4)=W0(3) W0(5)=W0(2) WO (6) = WO (1) x0(6) =-0 9324695142 x0(5) =-0 6612093865 x0(4) =-0 2386191861

```
x0(3)=-x0(4)
     x \circ (2) = -x \circ (5)
x \circ (1) = -x \circ (6)
     H=(0-A)/N
     41 = A.
     J = 0
     00 1 L=1.N
51=A1+H
    00 2 I=1.6
J=J+1
     X(J)=0.5+(31-A1)+X0(J)+0.5+(31+A1)
    W(J)=0.5+(31-A1)*30(I)
A1=61
     NTOT=6+h
RETURN
     ENU
    FUNCTION QGP1(V1)
INTEGER+2 J1,J2,I,K
COMMON/CF1/E(22),DR2(22),DEXR2(22),SSUM(22)
COMMON/PWC/ZX(12),WG(12)
     0GP1=0
J2=2
    DO 1 I=1,12
x1=ABS(2x(I)-v1)
G1=x1+x1
    x2=2x(I)+v1
G2=x2+x2
IF(G2.GE.E(J2))G0T0 8
J2=J2+1
 0
 GOTC 9
8 A=X2+G2+(DR2(J2)+G2+DEXR2(J2))
    11=32
IF(G1.GE.E(J1))GOTO 6
 7
     J1=J1+1
GOTC 7
     GOTO
     4=A-X1+G1+(DR2(J1)+U1+DEXR2(J1))
 6
     IF(J1.E4.J2)GOTO 5
J1=J1-1
    DQ 2 K=J2, J1
A=A+SSUN(K)'
GGP1=QGP1+A+WG(I)
 2
 5
     CONTINUE
     RETURN
     END
     FUNCTION TETACEI1 . R)
     DATA PI/3.1416/
     N=22
    N=N-1
 1
     IF(EI1.GT.E(N))GOTO 1
J=1+37*N
I=J-37
    PC=R+B(LP(N+1)+J-1)
IF(RC.GI.B(LP(N)+1-1)) 6070 10
I=I+1
 2
 IF(RC.GT.B(I))GOTO 2
4 TETA1=((A(T)-RC)+CHI(I-1)+(RC-B(I-1))+CHI(T))/
U(B(I)-B(I-1))
3 J=J+1
   IF(RC.GT.B(J))GUTO 3
TETA2=((B(J)-RC)+CHI(J-1)+(RC-B(J-1))+CHI(J))/
H(B(J)-B(J-1))
TETA=(PI+((EI1-E(N+1))+TETA1+(E(N)-EI1)+TETA2)/
   D(E(N)-E(N+1)))/2.

RETURN

J=J+13

I=LP(N)-51+J

GOTO 4
10
    END
```

MACRO RANE BRINT RADR M 2,1X LR 2,4 SRL 4,15 SADR XR 2.4 LR 4.2 SLL 2,17 XR 4,2 AIF (T'ERINT EQ 'O').K LR BRINT,3 ALR BRINT,4 MEND . K MACRU ODUGOXIT &R, %T, SARG= ST &R, MSAU1 LE C, U1 ME&T 0, SARG AIF (T'ST EQ 'O').K1 SADR SADR HER 4.0 AER 4.6 MER 4.0 4,0 .K1 RANDOM MEND DOM CSECT ENTRY RNOR, REXP, RUNF PNOR - GENERATOR LICZE LOSOWYCH O POZKLADZIE NORMALNYM N(0,1) WYWOLYWANY W FORTRANIE JAKO FUNKCJA RNOR(#) ZE SLEPYM PARAMETREM WYMAGA ZAMASKOWANIA PRZERWANIA ZE WZGLEDU NA NADMIAR STALOPOZYCYJN WYKORZYSTUJE GENERATOR LICZB LOSOWYCH O RUZKLADZIE ROWNOMIERNYM ZDEFINIOWANY W MACRO RAND USING RNOR, 15 SAVE (2,4) LM 3,4,11 RAND STM 3.4,11 * * * RNOR STM 3.4.11 ALR 3.4 ALR 3,4 SLDL 2,6 SLL 2,26 LPR 4,2 BC 9,RESZTA SRL 4,24 CL 3,TMAX-4(4) BH RESZTA ODUDOXIT 3,,ARG=BI-4(4) AE 0,AI-4(4) LTR 2,2 SNM PLUS LNER 0,0 RETURN (2,4),T SAVE (5,8) LR 5,3 RESZTA 5,3 7,4 3,4,11 9,060N LRLMBC OR 7,2 LE 2,AI(7) LE 6,AI-4(7) SER 2,6 LCR 5,5 LA 8,DALEJ1 RAND 6 BR 0 GNT RU6 0DUDOXIT 6'R'ARG=2 ST 5,MSAU1 CE 4,U1 BL WY BAL 8,RU6 CLR 5,6 DALEJ1 AMS BL NSEK BAL SIRUS BL WY B AMS

NSEK A E.DALEJZ F A R C L B H S.T GNT , TMAX-4(7) DALEJZ ODUUOXIT 5,,AR AER 0,6 STM 3,4,I1 LTR 7,7 SNM PLUS1 LNER 0,0 RETURN (2,8),1 LE 6,AI+124 ALR 5,5 BC 11,BEZP AE 6,D(2) LA 2,4(2) ALR 5,5 BC 4,PTL LE 2,D(2) SRA 2,6 BP GNU0 ODUDOXIT 5,F,A ODULOXIT 5,, ARG=BI-4(7) wy PIUS1 OGON PTL REZP PSO ODUDOXIT 5 . R . ARG=2 UDUDOXIT 5, AU 4, UNZERO STE 4, U1 L 5, MSAU1 BAL 8, RU6 CLR 5, 6 BL ...Y BAL 8, RU5 CLR 6, 5 BNL AMO LA 8, FSO ANO AAL 8, RU5 CLR 6, 5 BNL AMO LA e, FSU RU5 CNOP C, 4 DC X 40' DC X 40' DC C (0, 0, 0, 0, 0, 176085, 0, 0, 78412413, 0, 11776987' DC C X 40' DC L 0, 0, 0, 0, 0, 176085, 0, 0, 78412413, 0, 11776987' DC C C 0, 0, 0, 0, 0, 176085, 0, 19709908, 0, 23720211, 0, 277690644' DC L 0, 318637036, 0, 3, 0, 19709908, 0, 23720211, 0, 62609901' DC C C 0, 48870561, 0, 94478176, 1, 0099902, 1, 0, 775156' CC L 10, 488714656, 0, 944781761, 1, 0099902, 1, 0, 775156' CC L 1, 1503494, 1, 2248588, 1, 3180109, 1, 4177971' DC L 1, 0, 388714656, 0, 0, 4478176, 1, 10099902, 1, 0, 775156' CC L 1, 1503494, 1, 2248588, 1, 3180109, 1, 4177971' DC L 1, 0, 388714655, 1, 6750397, 1, 8627319, 2, 1538747' DC L 1, 0, 0, 4206311, 0, 0, 42807481, 0, 0, 43636627, 0, 0, 445590 DC E 1, 0, 0, 4206311, 0, 0, 42807481, 0, 0, 43636627, 0, 0, 445590 DC E 1, 0, 0, 4206311, 0, 0, 42807481, 0, 0, 43636627, 0, 0, 445593 DC E 1, 0, 0, 4206311, 0, 0, 42807481, 0, 0, 4363668627, 0, 0, 449629 DC E 1, 0, 0, 51838586, 0, 0, 0, 64075714, 0, 0, 44333487, 0, 0, 429629 DC E 1, 0, 0, 51838586, 0, 0, 0, 64075714, 0, 0, 44333487, 0, 0, 4495532 DC E 1, 0, 0, 51838588, 0, 0, 0, 64075714, 0, 0, 44333487, 0, 0, 449635312 DC E 1, 0, 0, 51838588, 0, 0, 0, 64075714, 0, 0, 44333487, 0, 0, 449635312 DC E 1, 0, 0, 51838588, 0, 0, 0, 54075035, 0, 0, 72645435, 0, 0, 729647' CC F 532', 99973262, 0, 94735035, 0, 0, 72645435, 0, 0, 7296457' DC F 532', 9997493, 0, 942916, 0, 98957643, 0, 9879047' CC F 532', 9929493, 0, 942916, 0, 98957643, 0, 9879047' CC F 532', 9929493, 0, 9429643, 0, 93994421, 0, 93184711, 97960427' DC F 532', 995918/5, 0, 93854633, 0, 7105744, 94853178' DC F 532', 99537556, 338769992, 863502, 82831144' DC F 532', 90537556, 338769992, 863502, 82831144' DC F 532', 772375556, 338769992, 863502, 82831144' DC F 0, 126368422, 0, 24550345, 0, 12527909, 0, 113640378' DC E 1, 0, 126364232, 0, 14177033, 0, 135934972, 0, 13040938' D GNUO U1 MSAU1 UNZERO AI .039757027 -.041455071* 044589318* 6I 249962984 . .0.059531304' 0.079264714' 0.14043438' TMAX D

- 192 -

| * | REI | NOL | 5. | GI | Ny | E | RA | F | 0 | RT | R | IA | CINI | 18 | | Ļ | 0 | s | | F | C | H | ¢, | J | RIA | 0 | ZE | L | Ap | 04 | łł | E | 28 | y | KI | | D | NY | | 7.0 | y I | M R J | E | X | 2 (12 | 1.1 | X |
|------|-----|-----|----|----------|---------|--------|----------|------------|----|-----|-----|-----|-------|-----|---|----|-----|-----|-----|---|----|-----|----|---|-----|----|----|----|----|-----|-----|---|------|-----|----|----|----|-----|-----|-----|-----|----------|---|---|-------|-----|-----|
| : • | ZDI | EFI | Z | | | JN | Ë , | 5.0 | E | MA | 5 | APS | 0 |) R | A | h | I | 63 | 2.8 | | L | 0 9 | 50 | W | y | Cł | 4 | 0 | | R (| 2 נ | ĸ | LA | 0 | Z | IE | | R | | N | G | N 1 | E | R | 47 | 1 | |
| REXP | • | | - | M | 183 | , | (2 | | 4 | | | - | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| | | | 1 | LE | 0 | : | 2 | 12 | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| | | | | | 2 | 224 | .2 | | s | т 1 | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| SZUI | ι. | | 1 | AER | ۲ ۲ | ic 2 | | | - | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| JEST | II | | 1 | | 42 | - | 52 | U | I | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| | | | | 5 M | EN C | - | MS | A | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| | •. | | - | ST | 4 | 3 R | , 4 N | | I | 1.4 | ., | | т | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| MAXI | M | | - | LR | 1E 7 | | 2 | | 7 |) | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| | | | | RAI | 10 | | 5 | Å | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| WRU | | | | | VD | 5 | 2 7 | , 0 | , | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| | | | - | R | 5 | 8 | ZN | 4 | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| HZM | | | | SH ST | 230 | R | | 6 6 : A | , | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| | | | 1 | NE | R | 6 | 0 | 2 | ļ | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| | | | | RE | | R | , 4 N | • • | ş | .7 | • > | | T | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| MSA | | | | | X | 1 | 40 | 5. | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| LNZ | | | - | DC DC | -1712-1 | S | 3 | \$9 | 3 | 14 | 73 | 1 | 8 | 71 | 8 | 0 | 6 | r | . 4 | 3 | 3 | 37 | 73 | 6 | 3 | 7 | 5, | | 9 | 88 | 38 | ? | 77 | 9 | 6 | 2. | | 9 | 98 | 4 | 9 | 5 9 | 2 | 5 | | | |
| | | | 1 | 20 | F | SS | 32 | | | 99 | 19 | 9 | 29 | 72 | 0 | 12 | 14. | | 9 | 9 | 9 | 98 | 33 | 3 | 90 | 9 | 5 | • | 9 | 99 | ; 9 | 9 | 8 5 | 5.6 | 9 | 1, | • | 99 | 94 | , Å | 9 | 98 | 9 | 0 | 5 . | | |
| : | W | PRZ | EI | | | L | R/ E | 6 | 8 | | 12 | A | N | | | 1 | 4 | 5 . | JW | 5 | :1 | - | (0 | | A | | 21 | IN | - | 0 | | E | 7 5 | | 5 | | 20 | y . | A J | P | | | | F | r 5 | F | N |
| RUNI | | | | JS | IN | G | (2 | tu | N4 | F | 1 | 5 | | | | 3 | 7 | | , | r | | | | | | | | | r | | | | 4 1. | | 3 | | | | | | - | | | - | | | 1.1 |
| | | | | RAI | 3 | | 4 | I | 1 | | 1 | | | | | ÷ | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| | | | - | ALI | 23 | | .4 | u | U. | + 4 | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| | | | 1 | E | 0 | | ZE | R | 0 | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| | | | - | RE | | R | 0 | | 2 | . 4 | • > | • | T | | | - | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| IX |) | | | | FFX | : | | | 6 | 9 | 00 | 2 | , , | • > | 0 | ' | ō . | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| UNUI | J | | i | DČ | X | • | 46 | 50 | 0 | 00 | 00 | 0 | 0 0 | 00 | 0 | 0 | 0 | 0 * | , , | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| | | | | | | | | • | | 4 | | | | | | | ., | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| | | | | | | | | | | | ÷ | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |
| | | | | | | | | | | | | | | | | 3 | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | | |

```
Program 2 - program symulacji procesu brownowskiej
            koagulacji, napisany w języku Fortran na maszynę
            CDC Cyber 73.
    PROGRAM MCBC(INPUT, OUTPUT)ERTAPES=ER)
REAL MI,M2,MB,L1,L2,KN1,KN2,KN,NSTMFP,K
     DIMENSION VX(2),VY(2),VZ(2),CV(2),RFX(2),RFY(2),RFZ(2),CF(2)
     DIMENSION NS(10),NF(10)
     COMMON/CRG/IXINSIX
     CDR(X)=(15_+12_+*X+9++(H2+1+)*X*X+18.*H1*(H2+2.)*X*X*X)/
   $(15.-3.*H*X+H1*(8.+PI*AC)*(H2+2.)*X*X)
EFF(EK)=(1.+0.2*EK)/(1.+(0.68+0.1*PI)*EK+0.06*PI*EK*EK)
     F(X)=D5*ED/(DCOL*DD*(1.+4.*ED*(I.-X)/(D5*UM*X)))
     FI1(X)=DS*ED/(DCOL+DD*(1*+2**ALFA*ED/(DS*X)))
NAMELIST/DANE/KH+NEXP+NS+NF+IC+0+TS+AC+P+T+W+ETA+MB
     NAMELIST/RESULTS/XIJERRORYXSTEPyCZTP+CCOUM,ERUCOLM,COUTM,ERCOUTM)
SUDUTH.UM.BSI.BS.BS2.BN1.BN.BN2.BATERBA.BFIBT.BD.BCCORTBM
200 FORMAT(/* MEAN EREE PATH =*,EIS.8//
    5* COLLISIONAL DIAMETER =* #E1548//
    S* MUTUAL STOPPING DISTANCE =*;EI5:8//
S* AVERAGE LENGHT OF A SINGLE STEP =*,E15:8//
    S/* RADIUS OF THE FIRST PARTICLE =*,E15.8//
    ** APPARENT MEAN FREE PATH OF THE FIRST PARTICLE =*, E15.8//
** DIFFUSION COEFFICIENT OF THE FIRST PARTICLE =*, E15.8//
    ** CORRECTED DIFFUSION COEFFICIENT OF THE FIRST PARTICLE =*+E15.8/
    S* K-NUMBER OF THE FIRST PARTICLE 2*, E15.8//
S/* RACIUS OF THE SECOND PARTICLE 2*, E15.8//
    S* APPARENT MEAN FREE PATH OF THE SECOND BARTICLE =*+EI5.8//
    S* DIFFUSION COEFFICIENT OF THE SECOND PARTICLE =**E1568//
S* CORRECTED DIFFUSION COEFFICIET OF THE SECOND PARTICLE =*,
    $E15.8//
$* K-NUMBER OF THE SECOND PARTICLE =*,E1548/)
300 FORMAT(1H1////32X,#POINT*,12/25X;21(1H*#//
    S* DISTANCE PARAMETER #*.F6.2//
    S* NUMBER OF PARICLES =+,16//
5* DIAMETER OF THE SYSTEM #+,E15.8//
    S* INITIAL DISTANCE BETWEEN PARTICLES =*,E15.8//
    S* EFFECTIVE K-NUMBER OF THE FIRST PARICLE =*,E15.8//
S* EFFECTIVE DIFFUSION COEFFICIENT OF THE FIRST PARTICLE =*,E15.8/
    * EFFECTIVE K-NUMBER OF THE SECOND PARTICLE =*,E15.8//
    S* EFFECTIVE DIFFUSION COEFFICIENT OF THE SECOND PARTICLE 2+,EIS.8
700 FORMAT (3(19,5X)/3(E20614,5X))
     READ DANE
     PRINT DANE
     PT=AMCON(11)
     K≥1.3806E-16
     IX=777777758
NSIX=-60000000000000000008
      IV1=413300258
                                   TU1=746125398
                             S
      IV2=550531438
IV3=211523158
                                    IU2=200665218
                             $
                                   IU3=119253298
                             -
      IV4=562727578
                             S
                                   IU4=44205267B
     IV5=173240618
IV6=355130178
                                   IU5=6512125TB
IU6=27420343B
                             5
     DB2=0.1792+SQRT (MB+K+T)/ETA
```

```
http://rcin.org.pl
```

```
- 195 -
MFP=K*T/($QRT(2,)*PI*P*DB2)
DCOL=MFP/KN
DCOL2=DCOL*DCOL
BI=1-/(1+0)*DCD
```

```
Ri=1./(1+0)*0COL
R2=Q/(1.+Q)*0COL
   MI=4./3.*PI*RI*R1*R1*R1*W
   M2=4./3.*PI*R2*P2*R2*W
CV(1)=SORT(K*T/M1)
   CV(2)=SQRT(K#T/12)
   KN1=MFP/R1
   KN2=MFP/R2
   H= (2.-AC)/AC
   H2=H+H
   H1=1./(2.-AC)
   DI=K#T/(6.*PI*R1*ETA)
   D2=K*T/(6.*PI*R2*ETA)
DD=D1+D2
   DIF1=D1*COR(KN1)
   DIF2=D2+CDR(KN2)
DIF=DIF1+DIF2
   RK1=10.*CIF1*SOFT(M1/(2.*PI*K*T))/DCOL
   PK2=10.*DIF2*S0%T(M2/(2.*PI*K*T))/DCOL
TP1=M1*DIF1/(K*T)
   TP2=M2*DIF2/(K*T)
   TS=TS*AMIN1(TP1, TP2)
   T$2=T5*T5
   HTS=TS/2.
   CF(1)=SQRT(2.*K*T/(M1*TP1*TS))
CF(2)=SQRT(2.*K*T/(M2*TP2*TS))
   VIM=SCRT( .#K#T/(PI#M1))
   V2M=SORT (B. #K#T/(PI#M2))
   UM=SORT(VIM#VIM+V2M#V2M)
   PE=UM*DCOL/DIF
   L1=TP1+V1M
   L2=TP2+V2M
   G1=((2.*RI+L1)**3-(4.*R1*R1+L1*L1)**1.5)/(6.*R1*L1)-2.*RI
   G2=((2.#R2+L2)##3-(4.*R2#R2+L2#L2)##1.5)/(6.#R2#L2)-2.#R2
   DIST=SQRT(G1*G1+G2*G2)
   PRINT 200;MFP;DCOL;DIST;UM*TS;RI;L1;D1;D1F1;RK1;R2;L2;D2;D1F2;RK;
   BF=DIF/(DD*(DCOL/(DCOL+DIST)+4.*DIF/(DCOL*UM)))
   BT=(D1F1*EFF(RK1)+D1F2*EFF(RK2))/PD
   PCCOR=DIF/DD
   IF(PE.GT.4.) GD TO 10
BD=BCCOR/(1.+4./PE*EXP(-12.77*PE))
   GO TO 11
10 BD=BCCOR
11 BM=DCOL*UM/(4:*CD)
   AI=TS*(1.-TS/(6.*TP1))
   A2=TS*(1.-TS/(6.*TP2))
AU1=1.-HTS/TF1
   AU2=1.-HTS/TP2
   AV1=1.-A1/TP1
AV2=1.-A2/TP2
   DO 1 IE=1 TNEXP
```

```
D$=DCOL+N$(IE)*DIST
D$2=DS*DS
EK1=10.*DIF1*SQRT(M1/(2.*PI*K*T))/DS
```

```
ED1=DIF1*EFF(EK1)
```

```
EK2=10.*DIF2*SORT (M2/(2.*PI*K*T))/DS
     ED2=DIF2*EFF(EK2)
    ED=ED1+ED2
PRINT 300;IE+NS(IE),NF(IE),DS;NS(#E)+DIST;EK1;ED1;EK2;ED2
     IF(IE.GT.I) 60 TO 99
     IF(IC.EQ.0) GO TO 99
READ(3,700)NALYNST,CZT,CCOL,GCOL2;COUT,COUT2,UOUT
     GU TO 111
99 NEL=NST=0
CZT=CCOL=CCOL2=COUT=COUT2=UOUT=0.
111 NSTEP=1
     X=Y=0.
     ZZDS
     ODL=DS2
     VX(1)=CV(1)*PG(IV1)
VX(2)=CV(2)*PG(IV2)
     VY(1)=CV(1)=RG(IV3)
     V¥(2)=CV(2)+PG(IV4)
VZ(1)=CV(1)+RG(IV5)
     VZ(2)=CV(2)*RG(IV6)
     CZ=VZ(2)-VZ(1)
IF(CZ.GE:0.) GO TO 20
     VZ(1) = -VZ(1)
     VZ(2) = -VZ(2)
     CZ=-CZ
 20 RFX(1)=CF(1)*RG(IU1)
     RFX(2)=CF(2)#RG(IU2)
RFY(1)=CF(1)#RG(IU3)
     RFY (2) = CF (2) $RG(IU4)
 30 RFZ(1)=CF(1)*RG(1U5+
RFZ(2)=CF(2)*RG(1U6+
     UZ=VZ(1)*AU1-VZ(2)*AU2+(RFZ(1)-RFZ(2))*HTS
     IF (UZ.GE.0.) GO TO 30
GO TO 40
112 NSTEP=NSTEP+1
     RFX(1)=CF(1)*RG(IU1)
PFX(2)=CF(2)*RG(IU2)
     RFY(1)=CF(1)*RG(IU3)
     RFY (2) = CF (2) * RG ( IU4)
     RFZ(1)=CF(1) *RG(1U5)
     RFZ(2)=CF(2)*RG(IU6)
 UZ=VZ(1)*AU1-VZ(2)*AU2+(RFZ(1)-RFZ(2))*HTS
40 UY=VY(1)*AU1-VY(2)*AU2+(RFY(1)-RFZ(2))*HTS
     UX=VX(1)*AU1-VX(2)*AU2+(RFX(1)-RFX(2))*HTS
     SU=UX+UX+UY+IIX+UZ+UZ
     BE=X#UX+Y#UY+Z#IjZ
     IF (BE.GE.0.) GO TO 35
     DEL=8E*8E-SU* (OCL-DCOL2)
IF (DEL) 35;36+37
 37 TCOL= (-BE-SORT (DEL) 1/SU
     IF(TCOL.LE.TS) GO TO 113
GO TO 35
 36 TCOL=-BE/SU
 IF (TCCL.LE.TS) GO TO 113
35 OBL=ODL+2.+8E*TS+SU#TS2
     IP(ODL.GT:DS2) CO TO 114
```

X≥X+UX*TS Y≥Y+UY*TS Z=Z+UZ#TS VX(1)=VX(1)*AV1+RFX(1)*A1 VX(2)=VX(2)*AV2+RFX(2)*A2 VY(1)=VY(1)*AV1+RFY(1)*A1 V#(2)=VY(2)#AV2+RFY(2)#A2 VZ(1)=VZ(1)#AV1+RFZ(1)#A1 VZ(2)=VZ(2)*AV2+RFZ(2)*A2 GO TO 112 113 N2N+1 L=L+1 NST=NST+NSTEP CZT=CZT+CZ CCOL=CCOL+CZ CCOL2=CCOL2+CZ*CZ IF(N.LT.NF(IE)) GO TO 111 GO TO 98 114 N2N+1 NST=NST+NSTEP CZT=CZT+CZ TOUT=(-BE+SQRT(BE*BE-SU*(CE+DCOL2-DS2)))/SU X1=X+UX*TOUT YI=Y+UY*TOUT ZI=Z+UZ*TOUT CON= (X1+UX+Y1+UY+Z1+11Z1/D5 COUT=COUT+CON COUT2=COUT2+CON*CON UDUT=UOUT+SQRT(SU) IP(N.LT.NF(IE)) GO TO 111 98 XI=FLOAT(L)/FLOAT(N) SIGMA=SORT(XI*(1,-XI)) ERROR=3.*SIGMA/SQRT(FLOAT(N)) ALFA=1 -XT XSTEP=FLOAT (HST) /FLOAT (N) CZTP=CZT/FLOAT(N) CCOLM=CCOL/N CCOL2M=CCOL2/N SGCCOLM=SQRT (CCOL2M-CCOLM*CCOLM) ERCCOLM=3:+SGCCOLM/SART(FLOAT(N)) COUTM=COUT/(N+L) COUT 2N=COUT 2/ (N-L) SGCOUTM=SQRT (COUT2M-COUTM*COUTM) ERCOUTM=3:*SGCOUTM/SQRT (FLOAT (N)) UDUTM=UOUT/(N-L) B\$1=F(2/*(CCOLM-ERCCOLM)/UM) B\$=F(2/*CCOLM/UM) B\$2=F(2.*(CCOLM+ERCCOLM)/UM) BN1=F(XI-ERROR) BN=F(XI) BN2=F(XI+ERROR) BA=F11(CCULM) ERBA=2.**BA*BA*DCOL*DD*SQRT((ALFA*ERCCOLM/CCOLM**2)*#2+ S(ERROR/CCDLM) **2)/DS2 PRINT RESULTS THE OW 1 CONTINUE STOP Bibliot

- 197 -

http://rcin.org.pl

1. N

