

科学研究費助成事業(学術研究助成基金助成金)研究成果報告書

平成25年4月16日現在

機関番号:10101 研究種目:挑戦的萌芽研究 研究期間: 2011 ~ 2012 課題番号: 23656122 研究課題名(和文)分子速度分布関数と平均場運動論理論による超臨界混合界面における輸送現象 の解明 研究課題名(英文) Study on Transport phenomena at supercritical mixure interface by moelcular velocity distribution function and mean field kinetic theory 研究代表者 渡部 正夫 (WATANABE MASAO) 北海道大大学・大学院工学研究院・教授 研究者番号: 30274484

研究成果の概要(和文)

液体燃料ロケットエンジンの信頼性の向上のために,燃料混合気の濃度分布の高精度予測のための, 気液混合界面での輸送現象の解明を目的としている.相変化が存在する気液界面における輸送現象 を評価するために、平均場運動論理論から得られる Enskog-Vlasov 方程式を用いることにより、界 面の物理特性を評価するために数値解析手法を解析し、分子動力学シミュレーション結果と比較す ることにより、混合界面での熱・物質輸送現象を検討する.

研究成果の概要(英文)

Transport phenomena on vapor-liquid mixture interface is studied for the accurate prediction of fuel mixture concentration, which leads to the development of highly reliable liquid fuel rocket engine. Numerical simulations for vapor-liquid two-phase systems were performed by using the mean field kinetic theory. The kinetic boundary condition (KBC) at the interface was investigated. We also execute molecular dynamics simulations of two-component vapor-liquid equilibrium systems of binary system to investigate heat/mass transport phenomena on mixture interface.

交付決定額

			(金額単位:円)
	直接経費	間接経費	合 計
交付決定額	3, 000, 000	900, 000	3, 900, 000

研究分野:工学

研究費の分科・細目:機械工学・流体工学

キーワード:分子気体論, Enskog-Vlasov 方程式, 分子動力学, 平均場運動論理論, 速度分布関数, 輸送現象 (1) 液体燃料ロケットエンジンが抱える課題の一つとして, 燃料と酸化剤の混合気の濃度分布を正確に予測し, それに基づいて適切に燃焼を制御することが挙げられる.しかし, 燃料と酸化剤の界面における物質輸送に重要な役割を果たす蒸発・ 凝縮に関しては, その物理解析モデルの構築に 未だ多くの課題が残されている.

(2) 気液二相の流れにおいて, 巨視的な視点に 基づく流体力学方程式は, 気相, 液相それぞれの 運動を正しく記述するが, 気液界面における質量, 運動量, エネルギー輸送量を正確に知ることはで きない. 気液界面における輸送現象は, 分子が気 液界面を通過することに起因するものである. 具 体的には分子が液相から気相へ移動することを蒸 発, 逆に気相から液相へ移動することを凝縮と呼 び, この両者に差が生じたとき, 気液界面におい て質量, 運動量, エネルギーが輸送される. このよ うに気液界面における輸送現象は, 界面近傍に おける分子群の非平衡性に起因するものであり, 微視的な理論によってのみその性質を理解するこ とができる.

(3) この問題に対して, Boltzmann 方程式に気液 界面の境界条件を課して解析的・数値的に解くこ とで,蒸発・凝縮を伴う期待の流れの詳細が明ら かにされており,これまでに多くの重要な結果が 得られてきた.この境界条件は気体論境界条件と 呼ばれており,従来は現象論的なモデルが用いら れてきたが,その妥当性は確認されていなかった. そこで Ishiyama らは,分子動力学法による気体論 境界条件を求めた.しかしかんがら,分子気体力 学の対象は理想気体に限定されており実在気体 や液体の運動を正確に予測することは出来ない. そのため,いまだに蒸発・凝縮現象の包括的理解 にはいたっていない.

(4) さらに、二成分系に関しては手つかずに近い 状態である.これは、界面での非平衡性と分子間 相互作用が顕著であり、物質輸送や界面構造の 解析には分子レベルの複雑さを本質的にともなう ためである. (5) このような中,数値シミュレーション手法のひと つである分子動力学解析による研究が先行してい る.たとえば,石山らは一成分系における蒸発分 子の速度分布関数や蒸発係数などを詳細に明ら かにしている.また,Frezzottはアルゴンークリプト ンの二成分系における蒸発について分子動力学 解析を行い,密度遷移層のモル分率によって蒸 発量が変化することを示唆している.しかし, Frezzottiの他に二成分系の蒸発・凝縮を扱った例 は少なく,密度遷移層のモル分率と蒸発・凝縮の 関係を本質的に理解するためにも,二成分系の 蒸発係数や速度分布関数の定量的評価が求めら れる.

2. 研究の目的

(1) 本研究では, Karkhech らが提案した, 気液二 相の運動を記述する近似的モデル式である Enskog - Vlasov 方程式に着目した. Frezzotti はそ の数値計算法を開発し, 平衡状態および非平衡 蒸発現象について詳細な検討を行ってきた. この 方程式は分子動力学法と比較すると計算効率が 非常に良いため, より大きな時空間スケールの問 題に適用可能であると考えられる. そのため, この Enskog - Vlasov 方程式による解析は, 蒸発・凝縮 現象の包括的理解, ひいてはその応用へとつな がる可能性がある. そこで, Enskog - Vlasov 方程式 を用いて非平衡凝縮シミュレーションを行い, 気体 論境界条件を調べることで, この方程式が非平衡 凝縮現象に対して適用可能であるかについて検 証した.

(2) また、本研究では Frezzotti の結果を踏まえな がら、二成分系における蒸発・凝縮について分子 動力学解析を行い、密度遷移層のモル分率と蒸 発係数がどのような関係にあるのかを定量的に解 明することも目的としている. その基礎として、アル ゴン液膜とアルゴンーネオン混合蒸気の気液平衡 系における密度遷移層に着目する. 二成分気液 二相系では揮発性の強い成分が液体表面に溜ま る表面吸着が見られ、これらが蒸発・凝縮に影響 を及ぼすことが予想されるためである. 今回は、系 に含まれるアルゴン分子の個数は固定し、アルゴ ンに比べ揮発性の強いネオン分子の個数のみを 変化させたときに、密度遷移層の厚さとモル分率 がどのように変化するのかを明らかにするとともに、 これらとネオン分子の表面吸着の関連について考 察した.

3. 研究の方法

(1) Enskog-Vlasov 方程式シミュレーション

①本研究では、Sone らが提案した気体論境界条件を用いた.本境界条件では、液相から気相へ向かう分子の速度分布関数が、液相温度に依存する液相から気相へ蒸発する分子の速度分布関数と、気相から液相へ衝突する分子の速度分布関数と液相温度に依存する反射する分子の速度分布 関数の線型和として表される.

② Enskog-Vlasov 方程式は Sutherland ポテンシャルで相互作用する単原子分子の速度分布関数に対して,その時空間発展を近似的に記述する気体論的方程式である.この方程式は気液二相の運動を扱うことが可能である.

③本研究では巨視的な意味において空間的に 一次元問題を考える.数値計算法には Enskog -DSMC 法を用いる.これは Boltzmann 方程式の 数値解法である DSMC 法を Enskog 方程式を解く ために拡張した方法である.気体側境界から規定 された分布でサンプル分子を液相へ入射し,気体 論境界条件を調べる.流入境界条件のパラメータ を変化させることにより,多様な非平衡凝縮状態を 実現できる.液相温度は2通り用いた.

(2) 分子動力学シミュレーション

① アルゴン液膜とアルゴン-ネオン混合蒸気の 気液平衡系に関する分子動力学シミュレーション を行う.液相とその蒸気成分にはアルゴン,非凝 縮気体成分にはネオンを想定している.アルゴン とネオンはともに単原子分子であり、このような単 純な物質を用いることで,現象に関する基礎的か つ本質的な知見を得ることを目指す.系の全分子 数 N,体積 V,全エネルギーE は一定である.計 算セルの x, y, z の全方向に対して周期境界条件 を課す ② 図1に系の様子の一部を示す.赤色の粒子は アルゴン分子,黄色の粒子はネオン分子を表して いる.全ての系でアルゴンの分子数は 2000 個に 固定し,ネオンの分子数のみを各系で変える.ア ルゴンとネオンの分子数をそれぞれ N_{Ar}, N_{Ne}とし, アルゴンに対するネオンのモル比 X_{Ne} をパラメータの6種類の系について分子動力学解 析を行う.



図1 典型的な系の様子

③ 分子間力ポテンシャルは 12-6 Lennard – Jones ポテンシャルとする. なお, アルゴンーネオン間の ポテンシャルパラメータ σ_{Ar-Ne} および ε_{Ar-Ne} は Lorentz–Berthelot 則に基づいて決定している. こ こで添字の Ar と Ne はそれぞれアルゴンとネオン を表す.

④ 運動方程式の数値積分アルゴリズムには蛙跳 び法を用い,時間刻み Δt は5fsとする.まず,速 度スケーリング法⁽⁴⁾による温度制御を行いながら 200 ns の平衡化を行う.その後,温度制御をせず, さらに 200 ns に渡る *NVE*一定の分子動力学計算 を行い,長時間平均することで巨視的物理量(密 度,温度)を得る.なお,図1に示すように,液膜中 心を原点とした直行座標系(*x*, *y*, *z*)で *z* = 0 を中 心とする上下領域はほぼ同様の状態となっている ことから巨視的物理量の算出は *z* > 0 の領域につ いてのみ行う.

- 4. 研究成果
- (1) Enskog-Vlasov 方程式シミュレーション

① 凝縮係数を気相から液相へ衝突する分子の 質量流束 Jcollの関数として整理したものを図2に 示す.凝縮係数は、気相から液相へ衝突する分子 の質量流束と、液相へ凝縮する分子の質量流束 の比として与えられる.図5より凝縮係数は低温液 相のときには Jcoll によらずほぼ一定の値を持つこ とがわかる.これは Ishiyama らと同様の傾向である. 高温液相で非平衡の度合いが大きい場合、凝縮 係数は低下するが、これは凝縮による液相表面の 温度上昇が影響していると考える.



② 図3,4は界面法線方向温度Tn,界面接線方向 温度Ttとエネルギー流束Ecollとの比較である. これらの温度は気体論境界条件中に含まれる温 度であり,Tn,Ttが液相温度から離れると気体論 境界条件は非平衡性を示すことに成.Tn,Ttは液 相温度Tlで無次元化されており,Eecollは傾向状 態でのエネルギー流束を表す.



図3 法線方向温度と接線方向温度(低温)



図4 法線方向温度と接線方向温度(高温)

③ 図3よりTtはエネルギー流束が大きくなるほど, その値が大きくなっていることがわかる.このTtの エネルギー流束依存性は Ishiyama らの結果と定 性的に一致している.Tnも非平衡の度合いが大き くなるほど,わずかながらその値が変化しているこ とが確認でき,非平衡の度合いが小さい場合,液 相温度より低くなる領域があり単純な比例関係で あるか不明である.図4は高温液相の場合で,エ ネルギー流束が増加するとTn,Ttともに低温液相 の場合より変化することが分かる.

④ Enskog-Vlasov 方程式に基づき非平衡凝縮シ ミュレーションを行った結果,気液界面の気体論 境界条件は Ishiyama らの結果と定性的に一致す ることが示された.また気体論境界条件は液相温 度が高温の時,低温の場合より強い非平衡性を示 した.

(2) 分子動力学シミュレーション

① 系が静止平衡状態となっているかの判断は, 系内の各微小領域において,速度分布関数から 確認する. 図 5 に $X_{Ne}=0.1$ における速度分布関数 を示す. 液相,気相の両領域において温度 85 K の静止平衡分布(静止 Maxwell 分布)によく一致し ている. また,全ての系において,同様の結果が 得られている. したがって,全ての系が静止平衡 状態であると判断する.

② 図5に X_{Ne}=0.1 における密度 ρ の z 方向分布 を示す.また,破線によってモル分率 M の分布も あわせて示す.モル分率は各検査体積に存在す るアルゴンとネオンを合わせた分子数のうち,各 成分の分子数が占める割合を表す.図の赤色の 丸はアルゴンの密度である.左側の ρ が高い領 域が液相,右側の ρ が低い領域が蒸気相,その 間の密度が連続的に変化する領域が密度遷移層 である.ここで,密度遷移層を定量的に評価する ため,10-90 thickness によって遷移層厚さ δ を定 義し,各系で δ の比較を行う.

③図 6 において青色の丸はネオンの密度を表し ており, 遷移層付近で極大値をとっていることがわ かる. この極大値を ρ_{peak} , 極大値をとる位置を Z_{peak} とする. モル比 X_{Ne}の増加にともない, アルゴンの 密度遷移層厚さ δ は増加する.これは系に存在 するネオンが増加することによって、ネオン分子が アルゴン液相の表面により多く吸着するためと考 えられる.また, X_Nの増加とともに液相におけるア ルゴンのモル分率は低下しているが,これは気相 でネオンの分子数が増加することで気相圧力が高 くなり、その結果として、液相に溶解するネオンの 量が増加するためと考えられる. さらに, X_Nの増 加とともにアルゴンの蒸気密度が高くなっていくこ とが確認できる. ただし, X_{Na}0.1 の系は, 温度が 85 K よりも若干高いために、X_{No}0.2 の系よりも蒸 気密度が高くなっている.



(a) 液相, (b)蒸気相

④ 次に、蒸発係数を求める際に必要となる平衡 状態におけるアルゴンの質量流束を求める. 文献 (1)の定義にしたがい、液相から気相に向かうアル ゴン分子の質量流束を Jout, 気相から液相に向かう アルゴン分子の質量流束を Jcoll とする. 系の蒸気 相領域 z*=(z-Z_n)/ δ=3.0 の位置において検査面 を通過するアルゴン分子の個数から直接的に Jout を求めた結果を表 4 に示す. なお, これらの結果 はバルク蒸気相領域における検査面位置にはよ らないこと, 全ての系が平衡状態であるために *J_{out}=J_{coll}と*なることを確認している.



⑤ X_{Ne} の増加にともない, J_{out} が増加していることを確認した. これは X_{Ne} の増加とともにアルゴンの 蒸気密度が増加し,検査面を通過する分子数が 増加するためである. 実際,アルゴンの蒸気密度 $\rho_v を用いて求めた J_{out}$ の理論値と分子運動から直 接的に求めた J_{out} はよく一致しており,蒸気密度の 増加が J_{out} の増加を引き起こしていることが理解で きる.

⑥本研究では二成分系の蒸発・凝縮の研究に関する基礎として、アルゴン液膜とアルゴンーネオン 混合蒸気の二成分気液二相系の静止平衡状態に 関する分子動力学シミュレーションを行った.モル 比 X_{Ne}=0.0, 0.1, 0.2, 0.3, 0.4, 0.5の6種類の系に ついて密度遷移層やモル分率に関する検討を行 った結果、モル比 X_{Ne}の増加にともない、ネオンの 表面吸着によってアルゴンの密度遷移層厚さは 増加し、遷移層におけるアルゴンのモル分率は低 下することがわかった.また、モル比の増加により アルゴンの蒸気相密度が増加し、その結果、液相 から気相に向かうアルゴン分子の質量流束 J_{out}、も 増加することがわかった.

5. 主な発表論文等

[雑誌論文](計0件)

[学会発表](計4件)

- 大橋広太郎,小林一道,渡部正夫, Enskog-Vlasov 方程式に基づく非平衡凝縮現象の数値シミュレーション,日本流体力学会年会講演会,高知大学朝倉キャンパス,高知(2012年9月17日)
- ② 矢萩嵩人, 矢口久雄, 小林一道, 渡部正夫, アルゴン液膜とアルゴンーネオン混合蒸気の 気液平衡系に関する分子動力学解析, 日本 流体力学会年会講演会, 高知大学朝倉キャ ンパス, 高知 (2012 年 9 月 18 日)
- ③ 芳仲倫太朗, <u>小林一道, 渡部正夫</u>, 円柱凝縮 相を過ぎる高速蒸気流の抗力に関する DSMC シミュレーション, 日本流体力学会年 会講演会, 高知大学朝倉キャンパス, 高知 (2012 年9月 18 日)
- ④ 大橋広太郎, 小林一道, 渡部正夫, 平均場運 動理論に基づく非平衡凝縮現象の数値シミュ

レーション第26回数値流体力学シンポジウム, 国立オリンピック記念青少年総合センター, 東京(2012年12月18日)

6. 研究組織

(1)研究代表者 渡部 正夫(WATANABE MASAO) 北海道大学·大学院工学研究院·教授 研究者番号: 30274484

(2) 研究分担者

小林 一道 (KOBAYASHI KAZUMICHI) 北海道大学・大学院工学研究院・准教授 研究者番号: 80453140 矢口 久雄 (YAGUCHI HISAO) 群馬工業高等専門学校・機械工学科・助教 研究者番号: 20568521