科学研究費助成事業(科学研究費補助金)研究成果報告書

平成24年 5月 18日現在

機関番号:13904
研究種目:基盤研究(C)
研究期間:2009~2011
課題番号:21560210
研究課題名(和文)
二相流膨張波の吸引力を利用したノンフロン炭酸ガス冷凍サイクルのエジェクタの研究
研究課題名(英文)
Freon Free Carbon Dioxide Ejector Refrigeration Cycle Using Suction Force by Two-phase
Expansion Waves
研究代表者
中川 勝文(NAKAGAWA MASAFUMI)
豊橋技術科学大学・大学院工学研究科・准教授
研究者番号:50135414

研究成果の概要(和文):京都議定書の採択により,温室効果ガス特に代替フロン冷媒の削減が 義務づけられた.これに代わる最も有望な自然冷媒である炭酸ガスは冷凍機の成績係数を悪化 させる.二相流エジェクタはこのような冷媒で増加する膨張エネルギーを利用して効率を改善 する働きがある.本研究はこの炭酸ガス二相流エジェクタをさらに改良するために,駆動流ノ ズル背後に発生する二相流膨張波の特性を調べた.理論的に、ノズル背後の膨張波のすぐ後ろ にディスク型の衝撃波が発生することを明らかにした.これを利用すると膨張波の負圧で吸引 し、衝撃波で加圧することが可能になる.また、二相流エジェクタを試作し、混合部の流路径 と長さがエジェクタの昇圧にどのような影響を与えるかを実験的に示した.

研究成果の概要(英文): A long term solution for global warming is now inevitable to mitigate the dilemma of climate change. Two of the most effective solutions are to increase the efficiency of a system or device and to use natural working fluids. An ejector can improve the performance of a  $CO_2$  refrigeration system by recovering the energy lost during expansion. The theoretical studies for two-phase expansion wave at the outlet of the driving nozzle are carried out. It is shown that the disk shock wave appears just after the expansion waves. The experiments which elucidate the effect of the length and the flow area of the mixing section are also carried.

交付決定額

(金額単位:円)

	直接経費	間接経費	合 計
2009 年度	1,600,000	480,000	2,080,000
2010 年度	1, 300, 000	390, 000	1,690,000
2011 年度	700,000	210,000	910,000
年度			
年度			
総計	3, 600, 000	1,080,000	4, 680, 000

研究分野:工学 科研費の分科・細目:機械工学・熱工学 キーワード:冷凍・空調,二相流

## 1. 研究開始当初の背景

(1) 地球温暖化の防止対策として, 我が国が 採択した京都議定書によって, 2012 年まで に 1995 年基準で 6.0%の温室効果ガスの削 減が義務づけられた.これに伴い,将来,地 球温暖化係数の大きな代替フロンの転換が 進み,自然冷媒である炭酸ガスが採用される 可能性が大きい. (2) しかし、これらの冷媒では、成績係数が 小さく、かえって地球の温暖化を増加させる ことになる.炭酸ガス冷凍機の高効率化が急 務である.炭酸ガス冷凍機の効率低下の主な 原因は膨張時に無駄捨てられるエネルギー の増大にある.

(3) 二相流エジェクタはこの膨張時に無駄に されている運動エネルギーを回収する働き があるので、この運動エネルギーを圧力のエ ネルギーに変換しコンプレッサ仕事を軽減 させることができる.その結果として、冷凍 サイクルの効率である成績係数を増加する ことが可能である.

(4) 二相流エジェクタの最も重要な役割は吸引流を吸引し、加圧することである.エジェクタでの加圧は、混合部での高速流体と低速流体の混合作用による加圧とディヒューザ部での減速による加圧である.しかし、吸引の効果については詳しく調べられていない.
(5) 駆動流ノズルの出口部では、ノズル内流れが不足膨張の場合、急激な膨張現象のため膨張波が発生する.この膨張波の負圧を利用すれば、エジェクタの吸引力を増加させ、エジェクタの効率を増加させルことが出来る可能性がある.

2. 研究の目的

(1) 本研究の目的は、二相流エジェクタを用いた冷凍サイクルの効率を高めるため、二相流膨張波を用いた新しい吸引方法を開発することである.

(2) 二相流膨張波はエジェクタのノズル出口 に発生し、吸引流を減圧することが可能であ ることがこれまでの我々の研究で明らかに なってきた.そこで、吸引部をどの程度加速 すれば膨張波が発生するのか、また、発生し た膨張波が混合部の壁面でどのように反射 するのか等を基礎実験で明らかにする必要 がある.

(3) そして、この基礎実験を基にして、高速 吸引流を用いる新しいタイプのエジェクタ を開発することが目的である.

(4)そして、最終的に、この新しいタイプのエジェクタの性能試験を種々の運転条件に対して行い、このエジェクタの実現性について検討し、空調・冷凍産業の中で新しい冷凍方を確立させることが目的である.

## 3. 研究の方法

(1) 膨張波の吸引力を明らかにするため、本研究では、まず、駆動流ノズル背後に発生する膨張波の挙動について理論的に調べた.図1は、今回の解析に用いたノズル出口部と膨張室によって構成される計算体系を示している.ミスト噴流は軸対称条件が成立すると仮定し、座標系には軸対称円筒座標系を用いた.本解析は、二相流ノズル内は直接解かず

均質平衡二相流(IHE)モデルによって計算し, このモデルによって計算されたノズル出口 の結果を解析入口の条件とした. ノズル入口 および出口の条件は、実際の二相流エジェク タの入口条件圧力 1.6MPa, 温度 50℃, 出口 0.4MPa とした. 解析入口(ノズル出口)は, 流速 99.6[m/sec], 運動量相平衡マッハ数 1.5, クオリティ 0.28 となる. また, 解析入口は運 動量および熱平衡が成立していると仮定し ている.図1のFAを解析入口とし,これらの 値を用いた.また,境界 ABC は滑り無し条 件, 境界 EF は対称条件, DE は自由流出の 境界条件を用いている.また,境界 CD は流 れ場に対して十分遠方にあるとし速度は0と おいた.本解析では、不足膨張時の解析を対 象とするため、境界 CD における圧力は解析 入口圧力の 0.5~0.9 倍として解析をおこな っている.計算格子は,流れ方向に 720 点, 半径方向に 110 点配置し, 計算はそろばん格 子 M 型 CIP 法によって非定常計算をおこな い, 解が十分安定した解析結果を定常解とし た.





図2 作製した実験装置

(2) 本研究では、膨張波の吸引力がどのよう にエジェクタの働きに作用し、冷凍サイクル の成績係数 COP に影響を与えるのかを調べ るために図 2 のような実験装置を製作した. 凝縮器に相当するガスクラーは水冷式で水 の流量と温度差で冷媒のエンタルピ差を測 定できるようになっている.また、蒸発器は 吸い込み風洞の中に入れられているので流 入し、流出する空気の温度と湿度から、冷媒 の凝縮量が測定できる.また、コンプレッサ 入口とガスクラー出口に中間熱交換器が設 けられており、蒸発器背後の熱が有効利用さ れる.また、エジェクタの駆動流ノズルに流 入するエンタルピが減少し、COP が増加する. これについても実験で明らかにする.

図3に実験で使用されたエジェクタの組立 図と、エジェクタの駆動ノズルの特性を調べ る実験で使用されたノズルの組立図を示す.



図3 エジェクタとノズルの組立図

4. 研究成果

(1) エジェクタの駆動流ノズル出口に発生 する膨張波の特性を理論的に調べ,以下に示 す研究成果を得た.

背圧をノズル出口圧の0.7倍とした不足膨 張時の解析結果を図4および図5に示す.そ れぞれの図の下部は流線および圧力の等値 線分布,図の上部は中心軸上の各相の速度, 圧力および蒸発速度の分布を示している.図 4 は液滴径が実際の流れ場の径よりも非常に 小さい0.15μmの場合の解析結果を示す.

相間の輸送現象の度合いを示す運動量お よび熱緩和時間は,液滴径の関数となるため, これらの値も実際の流れ場よりも小さく,輸 送過程が平衡状態に近い場合の解析結果と なる.中心軸上の流速,圧力分布によって, ノズルから噴出される高速ミスト流は膨張 波によって減圧加速していることが示され た.

この膨張波は噴流境界上で反射し圧縮波 となるため、圧力は回復し、速度は減速する ことになる.さらに、この圧縮波は反射し膨 張波となり、膨張波と圧縮波が繰り返し発生





する気体単相流れの超音速噴流と同様の分 布となった.また,背圧をさらに下げたとき, 気体単相の不足膨張噴流と同様に,本解析に おいて,垂直衝撃波(マッハディスク)が発生 することが明らかになった.

この解析は、緩和時間が非常に小さい平衡 状態で相間の輸送過程が行われている.この ため、非平衡性を持たず相間の輸送が活発に 行われ、気相と液相の速度は等しくなる.図 4の中心軸上の速度分布をみると、気相と液 相の速度分布が重なっており、解析結果から も気液の速度が等しくなっていることがわ かる.相間の熱輸送についても活発に行われ るため、伝熱律速による相変化も非常に活発 になる.中心軸の分布から膨張波による蒸発、 圧縮波による凝縮現象が活発におこなわれ ていることがわかる.ミスト流中に発生する 膨張波と圧縮波によって相間で質量輸送が おこなわれるため、気相と液相の等質量分布 線はずれた形になることが分かった.

次に,図5に,液滴径8.0μmの場合の解 析結果を示す.この液滴の大きさは、実験か ら得られる液滴径のオーダーと等しいため, 実際のエジェクタ内に発生する超音速噴流 の条件での解析結果となる. なお, 図4の解 析と比較して,液滴径以外は同様であるため, 液滴径の関数となる緩和時間のみが異なる. 液滴径の増加によって超音速ミスト噴流の 形状が大きく変化し、 例えば、 中心軸上の速 度分布は図4とは異なり、気相と液相が独立 した速度分布となる.これは液滴の増加に伴 い、緩和時間が増加するため、相間の運動量 輸送量が小さくなり、液滴は気相に追従する ことが難しくなる. したがって, ノズルから 噴出された液滴は連続相中に伝わる波の影 響を受けず、自身の慣性力から噴流中を直進 する.実際のエジェクタ内の流れでは、相間 の強い非平衡性により噴流背後において, 図4の平衡状態に近い流れで見られた圧力振 動が起こらない分布となることが明らかに された. さらに、ノズル出口からの膨張開始



図5 液滴径が8µmの場合

点が2つの解析結果では異なることが示された.

図4はノズル中心軸上0.5付近となるが, 図5はノズル出口からすぐに膨張を開始する. これは図4の場合は液滴が非常に小さく,運 動量,熱輸送ともに平衡状態であり,この条 件の二相流中の音速によるマッハ数は約1.5 となる.したがって,膨張開始点となるマッ ハ角は,ノズル中心軸上では0.6の位置で膨 張を開始することになる.この値は半無限流 体中に発生する値であるため,ノズル中心軸 において上流に移動しているが,膨張開始点 の傾向はほぼ一致していることが明らかに なった.

また,図5の場合は二相流中の音速は緩和 時間の増加によって上昇することが理論解 析から明らかにされており,液滴径の増加に 伴い音速が上昇するため,膨張開始点が上流 に移動することが分かった

(3) 次に実験で、ノズル出口に発生する膨張 波に大きな影響を与えるノズル入口での冷 媒温度が、炭酸ガスエジェクタ冷凍サイクル の熱効率に効果を実験で明らかにした.

ノズル入口温度は中間熱交換器の長さに 依存している.図6に中間熱交換器の長さが 冷津サイクルのCOPにどのような影響を与 えるか調べた結果を示す.中間熱交換器の長 さが60cm,30cm,なしの場合についてCOP が調べられた.図中には,エジェクタを用い ない従来の膨張弁サイクルの結果も点線で 示してある.中間熱交換器が無い場合,エジ ェクタサイクルのCOPは圧力の低いところ で従来の膨張弁サイクルに劣るが,中間熱交 換器がある場合,エジェクタ冷凍サイクルの COP が従来サイクルのものより大きくなる ことが分かった.

中間の熱交換器が無い場合,エジェクタから流出する二相流は気液分離機で十分に分離されずにコンプレッサに入るため,コンプレッサの効率が低下したと考えられる.しか



し、図7のエジェクタ効率を見ると、中間熱 交換器によって冷やされた冷媒が、エジェク タのノズルに流入するとエジェクタのノズ ル効率が上昇し、エジェクタの効率が増加し て、最終的に冷凍サイクルの COP が改善さ れることが示された.

(4) また, 膨張波と衝撃波が現れる混合部の 長さを変化させて, 冷凍サイクルの COP を 調べる実験を行った.

図8に,混合部長さを変えたとき,混合部 に発生する衝撃波の大きさについて,混合部



図8 衝撃波と混合部長さの依存性



図9 混合部長さの依存性

壁面での静圧分布で示す.理論計算では,ノ ズル出口の中心部で,膨張波による減圧とそ のすぐ後に発生するディスク型衝撃波のた めに,減圧してから上昇する圧力分布が得ら れる.一方,実験ではこの膨張波の減圧は吸 引部まで至っているので現れないが,衝撃波 の上昇として観察されることが明らかにな った.

5cm の長さの混合部では、膨張波が壁面ま で到達し真空部を発生することが出来ない ので、昇圧が低い値に留まっていることが明 らかになった.また、15cmの長さで十分真空 部が達成され、昇圧が増加していることがわ かる.さらに混合部の長さを増加させると、 混合部での壁面摩擦による圧力損失が大き くなり、混合部での圧力上昇が低下している ことが示された.

図9に、このとき得られる冷凍サイクルの COP を示す.冷凍サイクルの COP も昇圧と同 様に中間の長さのときもっとも熱効率が高 い結果が得られた.

これらの実験結果は、炭酸ガスエジェクタ 冷凍サイクルの設計に利用されることを期 待する.

5. 主な発表論文等 (研究代表者,研究分担者及び連携研究者に は下線)

〔雑誌論文〕(計8件)

①<u>Masafumi Nakagawa</u>, Ariel Roxas Marasigan Experimental Investigation on the Effect of Mixing Length on the Performance of Two-Phase Ejector for CO2 Refrigeration Cycle, International Journal of Refrigeration, Vol.34, 1604-1613, 2011, 有

<sup>(2)</sup><u>Masafumi Nakagawa</u>, Ariel Roxas Marasigan, Experimental Analysis on the Effect of Internal Heat Exchanger in Transcritical CO2 Refrigeration Cycle With Two-Phase Ejector, International Journal of Refrigeration, Vol.34, 1577-1586, 2011, 有

③<u>Masafumi Nakagawa</u>, Ariel Roxas Marasigan and Takanori Matsukaw, Experimental analysis of two-phase ejector system with varying mixing cross-sectional area using natural refrigerant CO2, International Journal of Airconditioning and Refrigeration, Vol.18 (4) pp. 297-307, 2011, 有 ④原田敦史, <u>中川勝文</u>, Theoretical Analysis of the Two-phase Oblique Shock Waves in an Ejector with Momentum and Temperature Relaxation, Transactions of the Japan Society of Refrigerating and Air Conditioning Engineers, Vol.27, N0.3 pp.13-21, 2011, 有

⑤ <u>Masafumi Nakagawa</u>, Menandro Serrano Berana and Akinori Kishine, International Journal of Refrigeration, Vol.32, 1195-1202, 2009, 有

⑥<u>Masafumi Nakagawa</u>, Ariel Roxas Marasigan and Takanori Matsukawa, Performance of non-fluorocarbon-based CO2 refrigeration cycle using two-phase ejecto, Journal of Ecotechnology Research, Vol.15 (1) pp.17-21, 2009, 有

⑦ <u>Masafumi NAKAGAWA</u> and Atsushi HARADA, M. S. Berana, Analysis of Expansion Waves Appearing in the Outlets of Two-Phase Flow Nozzles, HVAC & R RESEARCH, Vol.15, Num.6, 1081-1098, 2009, 有

⑧M. S. Berana, <u>Masafumi NAKAGAWA</u> and Atsushi HARADA, Shock Waves in Supersonic Two-Phase Flow of CO2 in Converging-Diverging Nozzles, HVAC & R RESEARCH, Vol.15, Num.6, 1065-1080, 2009, 有

〔学会発表〕(計15件)

①<u>中川勝文</u>,川村洋介,炭酸ガス超音速二相 流ノズルの出口に発生する斜め衝撃波に関 する実験的研究,日本機械学会熱工学コンフ ァレンス 2011,2011 年 10 月 30 日,静岡大 学

②<u>中川勝文</u>,佐藤力,二相流エジェクタによる無電源軽水炉緊急時炉心冷却系の理論解析,日本機械学会熱工学コンファレンス 2011,2011 年 10 月 30 日,静岡大学 ③<u>中川勝文</u>,吉岡大志,イソブタン冷媒に対するノズル内減圧沸騰二相流の流動特性,日

本機械学会熱工学コンファレンス 2011, 2011 年 10 月 30 日,静岡大学

 ④<u>中川勝文</u>,新美貴之,CO2 エジェクタ冷凍 サイクルにおける液ガス熱交換器の効果に ついて,東海支部第60 期総会講演会,2011 年3月15日,豊橋技術科学大学

⑤<u>中川勝文</u>, 眞謝仁志, 冷媒 R134a 二相流ノ ズルの減圧沸騰に関する研究, 東海支部第 60

期総会講演会,2011年3月15日,豊橋技術 科学大学 ⑥中川勝文,川村洋介,超音速炭酸ガス二相 流に発生する斜め衝撃波に関する実験的研 究,東海支部第60期総会講演会,2011年3 月15日, 豊橋技術科学大学 ⑦<u>中川勝文</u>,原田敦史,超音速二相流中に発 生する衝撃波に関する実験的研究、東海支部 第 60 期総会講演会, 2011 年 3 月 15 日, 豊 橋技術科学大学 ⑧中川勝文,狩谷健一,ペンタンを用いた排 熱を利用するエジェクタ空調システムに関 する研究,日本機械学会熱工学コンファレン ス 2010, 2010 年 10 月 30 日,長岡技術科学 大学 ⑨中川勝文,原田敦史,運動量と熱輸送を考 慮した 二次元二相流膨張波の解析炭酸ガス 二相流エジェクタの混合特性,第47回日本 伝熱シンポジウム,2010 年 5 月 26 日, 札幌 コンベンションセンター ⑩中川勝文,佐藤力,水蒸気を使用したエジ エクタの性能評価, 東海支部第 59 期総会講 演会, 2010 年 3 月 10 日, 名城大学 ①中川勝文,上田耕平,固体酸化物型燃料 電池燃料リサイクル用エジェクタの性 能評価,東海支部第59期総会講演会,2010 年3月10日,名城大学 12中川勝文,原田敦史,相変化する二相流中 に発生する膨張波の理論解析,第87期流体 工学部門講演,2009年11月8日,名古屋工 業大学 13中川勝文,原田敦史,相変化する二相流中 に発生する斜め衝撃波の理論解析、日本混相 流学会年会講演会, 2009 年 8 月 9 日, 熊本 大学 ⑭中川勝文,原田敦史,運動量と熱輸送を考 慮した二次元二相流膨張波の解析,第46回 日本伝熱シンポジウム、2009年6月3日、 京都大学 15中川勝文,茅野浩之,ノズル出口に発生す る CO2 二相流斜め衝撃波に関する研究,第 46回日本伝熱シンポジウム, 2009年6月2 日,京都大学 〔図書〕(計0件) 〔産業財産権〕 ○出願状況(計0件) ○取得状況(計0件) [その他] 6. 研究組織 (1)研究代表者 中川勝文(Masafumi Nakagawa) 豊橋技術科学大学・大学院工学研究科・准教 授

研究者番号:50135414 (2)研究分担者 なし (3)連携研究者 なし