アーク加熱風洞におけるプラズマ流の加熱・膨張過程に関する数値解析

高橋裕介¹,木原尚²,安倍賢一² ¹宇宙航空研究開発機構,²九州大学

Numerical simulation of heat and expansion process of plasma flows in arc-heated wind tunnels

by

Yusuke Takahashi, Hisashi Kihara and Ken-ichi Abe

Abstract

Turbulent plasma flows in the Kyushu University 20 kW and the JAXA 750 kW arc-heated wind tunnels are numerically investigated for various operation conditions. These simulations are tightly coupled with calculations of the electric field and the radiation field. The flow fields in the arc-heating facilities are assumed to be in thermochemical nonequilibrium. To express thermal nonequilibrium accurately, a four-temperature model is applied in the present analysis model. The effects of radiation and turbulent transport are investigated using some recently developed models such as the three-band radiation model and the AKN low-Reynolds number $k-\varepsilon$ model. The fundamental characteristics of the high-enthalpy flows (e.g., arc column and supersonic expansion) are reproduced and detailed distributions of the flow-field properties are obtained. It is quantitatively clarified that radiation and turbulence phenomena are very important in transferring heat and momentum from the high-temperature flow near the core to the cold gas region near the facility wall. By introducing a cathode sheath model, potential drop and electric currents in sheath layer are detailedly evaluated.

1. 緒言

アーク加熱風洞は再突入時におけるアブレータ等の熱 防護システム試験やその開発に対して、これまで大きな 役割を果たしてきた.アーク加熱風洞を用いた諸試験を 行なうにあたって、対象としているノズル気流諸量分布 を正確に理解することが, 質の高い試験データを取得す る上で重要な課題である.加えて、新しいアーク加熱風洞 の設計を行なう際においても、風洞内部の気流の挙動を 定量的に評価する必要がある.しかし、これまでその諸 量分布を同定することが難しいという問題があった. な ぜならば、アーク加熱風洞はコンストリクタ加熱部にお けるアーク放電や、ノズル膨張部における超音速膨張等 の複雑な現象を内包することから、風洞気流の計測手法 が厳しく制限されるためである. その問題を解決すべく. これまで広くアーク加熱気流解析が行われてきた.しか し、個々のアークヒータの特性に合わせた解析モデルが 導入されつつあるものの,統一的なモデルの提案は十分 とは言えない状況であった.数値解析結果の信頼性を確 保する上でも、個々の対象に対する特別なチューニング を極力排し、統一的なモデルを提案することは意義があ るものと考えられる. したがって本研究の目的を, 様々な アーク加熱風洞の気流に対して,数値解析を用いて詳細 で信頼できる風洞気流諸量分布を明らかにすることと設 定した.

本研究においては、九州大学 20kW (KUWT) 及び

JAXA 750kW アーク加熱風洞 (JXWT) を解析対象とし, 流れ場の物理モデル及び解析モデルの導入・構築を行う. これらアーク加熱風洞はサイズや投入電力が大きく異な るため、内部流れ場の特性も大きく異なる. 比較的小型の 20kW KUWT では、コンストリクタ加熱部における高温 気体による輻射熱輸送が卓越することに加え、ノズル膨 張部における化学反応や内部エネルギーモード(熱化学 的非平衡性)の挙動が風洞気流の形成に対して大きな影 響を与えると考えられる. また大型の 750kW JXWT で は,加熱部における輻射熱輸送に加えて,乱流による熱 輸送が風洞気流の挙動に大きな影響を与えると推察され る.したがって,信頼できる風洞気流諸量分布を得る上 で、ノズル膨張部における熱化学的非平衡性のモデル化 を正確に行う必要があることに加え、コンストリクタ加 熱部において精緻な輻射モデル及び乱流モデルの導入が 必要である.

さらに、プラズマ粒子の非平衡的な挙動(両極性拡散) により電極壁面近傍にシースと呼ばれる薄い層が形成さ れる.このシースは電圧降下を引き起こす.電圧降下に 伴うシース内電流の発生とともに、エネルギ流束が電極 壁面に入力される.結果として、その電圧降下分が流体 に直接エネルギが入らないエネルギロスとなり得る.し たがって風洞の正確なパフォーマンスを評価する上でも、 シースによる電圧降下を正しく見積もることは重要であ ると考えられる.

2. 物理モデル

図1にコンストリクタ型・セグメント型アークヒータ の概略図を示す.アークヒータの主な構成は,流入部,陰 極,コンストリクタ,陽極,ノズルである.流入部から流 れ込む試験気体は,電極間に形成されるアーク放電によ り加熱を受ける.流れはノズルにおいて超音速膨張し,測 定室に高エンタルピ気流を形成する.





b) Segmented type

図 1: アークヒータの概略図

2-1. 流れ場・電場

流れ場のモデル化にあたって以下の仮定を導入する:I) 流れは定常,連続および軸対称流とする;II) 化学的非平 衡流とする;III) 熱的非平衡流とし,温度を並進 (T_{tr}) ,回 転 (T_{rot}) ,振動 (T_{vib}) ,電子(=電子励起) (T_e) 温度の 4温度に分離する;IV)試験気体は窒素及び空気とする; V)磁場の影響は無視する;VI)輻射を考慮し,流れ場を 乱流とする.

流れ場は熱化学的非平衡流に拡張した Navier-Stokes (NS) 方程式と状態方程式により記述される. NS 方程式 の構成は全質量,運動量,全エネルギ,化学種質量,回転 エネルギ,振動エネルギおよび電子エネルギ保存則であ る.一方,電場方程式は,磁場の影響が十分小さいとし 時間微分項を無視したときの Maxwell 方程式と,一般化 された Ohm の法則より導かれる.ジュール加熱率は電場 ベクトルと電流密度ベクトルの内積で表現され,全エネ ルギ及び電子エネルギ保存則に生成項として加えること で流れ場方程式との結合が行われる.

乱流の振る舞いを NS 方程式中に渦粘性モデルを導入し て表す.ここでは低レイノルズ数型乱流モデルの一つであ る AKN モデル⁽¹⁾を用いる.また,輻射輸送方程式は円 筒座標系において離散化し,輻射強度および輻射熱流束 を計算する.輻射輸送方程式中に現れる吸収係数および 黒体放射関数は,Sakai⁽²⁾らによって開発された 3-band モデルを用いて評価する. 2-2. 非平衡モデル

気体の化学組成は,試験気体に窒素を用いるとき は、5 化学種 $(N_2, N_2^+, N, N^+, e^-)$,8 化学反応を考慮 する.また試験気体に空気を用いる際は、11 化学種 $(N_2, O_2, NO, N_2^+, O_2^+, NO^+, N, O, N^+, O^+, e^-)$,49 化学 反応を考慮する.反応速度定数として,Park⁽³⁾のモデル を採用した.

内部エネルギ交換として,ここで考慮するすべてのエ ネルギモード間に対してエネルギ交換モデルを導入する. さらに,重粒子衝突反応に伴う回転・振動エネルギ損失 を非選択的解離モデルにより評価する.また電子衝突解 離反応および電離反応による電子エネルギ損失を考慮す る.なお,ここで用いたエネルギ交換モデルの参考文献 は,Takahashiらの文献⁽⁴⁾でまとめられたものと同じで ある.

粘性係数,熱伝導係数および拡散係数は,一次 Chapman-Enskog展開に基づき多成分・多温度に拡張した Yos の近似モデルから求める.化学種間の衝突断面積 は文献^(5,6)より得た.なおイオン種,電子に関しては両 極性拡散を考慮している.

2-3. 陰極シース

本研究では陰極表面からの電子放出として,プラズマ 領域からの電子流束,イオン流束,壁面から放出される熱 電子,イオン種の壁面衝突により発生する二次電子,壁 面に強い電場をかけたときにトンネル効果によって生じ る電場電子放出を考慮した.これらの電流密度の総和が 放電場の電流密度と等しいとした上で流束保存則を構成 した.さらに、シース層におけるエネルギ流束バランス から電子温度を求めた.ここでは,陰極表面に到達した 電子及びイオンはすべて吸収されるものと仮定している. また陰極材料の溶融,内部への熱伝導は無視をした.考 慮したエネルギ流束は,電子,イオンによって輸送され るエネルギ,熱電子,二次電子,電場電子放出によって 陰極表面を冷却するエネルギとした.さらに表面からの 輻射及び,プラズマ領域からの対流熱輸送とした.

3. 結果と考察

20kW KUWT (試験気体:窒素) において入力電流 120 A, 質量流量 0.833 g/sec とし, 750kW JXWT (試験気 体:空気) に対しては入力電流 500 A, 質量流量 12.0 g/sec の条件をベースラインケースとして設定した.

3-1. 実験結果との比較

20kW KUWT における風洞気流のピトー圧 p_0 および 熱流束 q_0 の計算結果と実験結果 ⁽⁷⁾ の比較を図 2, 3 にそ れぞれ表す.また、大型アーク加熱風洞 750kW JXWT のノズル出口における質量平均エンタルピの計算結果と

220

それぞれの風洞において,幅広い作動条件に対して解 析値と実験値がおおむね良い一致を示す傾向にあること が示されている.したがって,本解析モデルでは風洞気 流を適切に予測しているものと考えられる.



 \boxtimes 2: Comparison with Pitot pressure of the experimental data for 20 kW KUWT



⊠ 3: Comparison with heat flux of the experimental data for 20 kW KUWT



⊠ 4: Comparison with mass-averaged enthalpy of the experimental data for 750 kW JXWT

3-2. 流れ場

図 5,6 にそれぞれ 20kW KUWT および 750kW JXWT における並進温度分布を示す.いずれもコンストリクタ 部において軸近傍の高温(アークコラム)領域と,その 周囲を取り巻く壁近傍のコールドガス領域が現れている. また、ノズル部では気流は膨張とともに並進温度が低下 することが示されている.ただし、20kW KUWT のコン ストリクタ出口付近において、一旦並進温度が増加する 領域(*x* = 30 ~ 40 mm)が現れる.これはコンストリク タ部で電離したイオン種がこの領域において速やかに再 結合反応を生じ、それに伴って化学エネルギが熱エネル ギに解放されるためである.

750kW JXWT では、コンストリクタ出口 (*x* = -200 mm) 付近において並進温度分布の半径方向の勾配は大きいが、スロート部入口 (*x* = 0 mm) においては半径方向分布が平滑化されていることが示されている. これは主にカソードチャンバにおいて発達した乱流の影響によるものであり、この領域においてアークコラムとコールドガスの混合が強く促進されることが、大型風洞の特徴的な点であると思われる.



 \boxtimes 5: Translational temperature contours in 20 kW KUWT for the baseline case



 \boxtimes 6: Translational temperature contours in 750 kW JXWT for the baseline case

図7,8にそれぞれ20kW KUWT および750kW JXWT の中心軸上における化学種モル分率分布を示す.20 kW KUWT のコンストリクタ加熱部において激しい解離・電 離反応が生じており、化学種組成の大部分が N⁺, e⁻ で 占められている.しかし,ノズル部において緩やかな再 結合反応が進み,ノズル出口における主な化学組成は N₂ や N などの分子,解離原子となっている.

それに対して、750kW JXWT における加熱部では、 20kW KUWT ほど激しい電離反応は生じておらず、原 子種とイオン種および電子が混合したアークコラムになっ ている.カソード近傍 ($x \approx -100$ mm) より下流におい て、アーク放電による加熱がほぼ終了するとともに再結 合反応が速やかに進む.一方、ノズル膨張部では再結合 反応がほとんど見られない.すなわち、20kW KUWT の 気流に比べて、750kW JXWT におけるノズル流は化学 的凍結流の傾向となっていることが示される.



⊠ 7: Axial profile of mole fraction along the center axis in 20 kW KUWT



 \boxtimes 8: Axial profile of mole fraction along the center axis in 750 kW JXWT

20kW KUWT および 750kW JXWT のノズル出口に おける半径方向温度分布およびエンタルピ分布を図 9,10 に示す. 20kW KUWT では、各温度がノズル出口におい てそれぞれ明確に分離しており、強い熱的非平衡性が現 れている. 化学的凍結流を仮定した Abe ら⁽⁹⁾ による同風 洞ノズル部の解析結果と比べると、本解析ではノズル出 口における並進および回転温度が大きく評価される傾向 にある. 前述の通り、ノズル部において再結合反応が進 むことで化学エネルギから熱エネルギへの変換が生じる. したがって、膨張過程においても再結合反応が進むよう な 20kW KUWT のケースでは、ノズル部でも流れが比 較的高い温度を維持することが可能であると考えられる. 一方,750kW JXWT のノズル流では再結合反応があま り生じないために、膨張に伴う温度低下は凍結流膨張の ものと近くなっている. これらのことから, アーク加熱 気流の形成に対して、ノズル部における化学反応の果た す役割は大きく、無視できないことが示される.



 \boxtimes 9: Radial profile of temperatures and enthalpy at the nozzle exit in 20 kW KUWT



 \boxtimes 10: Radial profile of temperatures and enthalpy at the nozzle exit in 750 kW JXWT

3-3. 輻射·乱流熱輸送

図 11 は 20kW KUWT における輻射熱流束の分布であ る. コンストリクタ部のアークコラム領域からコールド ガス及び壁面へのエネルギ輸送が,極めて強い輻射によっ て担われることが示されている.なお,ここでは図示し ていないが,20kW KUWT は比較的に小型であることか らレイノルズ数が小さく,乱流の役割は弱い.



⊠ 11: Radiative heat flux contours in 20 kW KUWT for the baseline case

750kW アーク加熱風洞のコンストリクタ出口およびス ロート入口における熱流束と並進温度の半径方向分布を 図 12 および図 13 に示す.高温領域の存在するコンスト リクタ出口において輻射熱流束は大きく,対流熱流束と おおよそ同じ高さのピークを持っている.一方で,気体 の温度が 10000K を下回るにつれて輻射の影響が小さく なるため,スロート入口において輻射熱流束は小さくなっ ている.したがって,この領域の熱輸送はほぼ対流熱流 束が大部分を担っていると言える,その中でも乱流熱流 束の影響が大きいことが確認できる.

3-4. 陰極シースによる電圧降下

図 14 に 20kW KUWT におけるアーク電圧の実験値お よび解析値 (シースモデルを考慮したケース・していない ケース)の比較を示す.ここで,アーク電圧は陰極と陽極 間の電位差で定義している.シースモデル無しのケース では,15-20V 程アーク電圧の実験値を過少予測していた が,シースモデルを導入することで様々な運転条件に対 して実験結果との一致が改善されていることが示されて いる.次に750kW JXWT におけるアーク電圧の実験値 および解析値のシースモデル有り・無しの比較を図 15 に 示す.20kW KUWT のケースと同様にシースモデルの導 入によって,アーク電圧予測値の改善が図られ,実験値 と良い一致を示す.ただし,入力電流(*I*)が低く、流入質



🖾 12: Radial profiles of heat fluxes and temperature in 750 kW JXWT for the baseline case at the constrictor exit (x = -200 mm)



🖾 13: Radial profiles of heat fluxes and temperature in 750 kW JXWT for the baseline case at the throat inlet (x = 0 mm)

量流量 (*m*) が大きいケースでは実験値とのずれが大きい. 電極上のアーク付着点における放電の三次元的挙動も含 めて,さらなる調査が必要であるものと推察される.

4. 結論

九州大学 20kW, (KUWT) 及び JAXA 750kW (JXWT) アーク加熱風洞を対象に,熱化学的非平衡流と電場を連 成させた数値解析コードを開発した.さらに,高精度の 輻射モデル・乱流モデルを導入し,アーク加熱気流にお ける輻射・乱流による熱輸送の詳細な調査・検討を行い, 解析モデルの高精度化を行った.



⊠ 14: Comparison of arc voltage for 20 kW KUWT



⊠ 15: Comparison of arc voltage for 750 kW JXWT

各風洞のコンストリクタ部において,強い加熱ととも に解離・電離反応が速やかに進むとともに,中心軸近傍に 高温領域が生じ,その周囲を取り巻く比較的低温のコー ルドガス領域が形成されることが確認された.ノズル部 においては超音速膨張とともに各温度が低下し,加熱部 において解離・電離した化学種の再結合反応が進むこと を明らかにした.特に 20kW KUWT では,ノズル膨張部 において原子種やイオン種の再結合反応が非常に重要な 役割を担うことがわかった.

20kW KUWT の加熱部において,風洞加熱部における 輻射の役割を定量的に明らかにした.輻射による熱輸送 はコンストリクタ放電部において非常に大きく,一方で ノズル膨張部において膨張による温度低下と共に急激に 減衰することが示された.また,750kW,JXWT のよう な大型アーク加熱風洞内部における乱流熱輸送と輻射熱 輸送の挙動を明らかにした.コンストリクタ放電部にお いて輻射と乱流による熱輸送が大きな役割を担うことが 示された.さらに,温度が低下し輻射の影響が小さくな るスロート部において,乱流が支配的な役割を担うこと を示した.したがって,風洞における熱損失や熱効率や 正確に見積もる上で,輻射や乱流を適切に予測する必要 があることが明らかになった.

さらに, それぞれのアーク加熱風洞に対して陰極壁面

近傍におけるシースモデルを構築し,その電圧降下を評価した.アーク電圧の実験値と解析値の比較において,本研究におけるシースモデルを導入することで,幅広い作動条件に対して良い一致を示す傾向になることが明らかになった.

謝辞

本研究は日本学術振興会特別研究員奨励費の助成を受けてなされたものである.また本研究では主に九州大学 情報基盤研究開発センターの研究用計算機システムを利 用した.

参考文献

- K. Abe, T. Kondoh, and Y. Nagano. "A New Turbulence Model for Predicting Fluid Flow and Heat Transfer in Separating and Reattaching Flows - I. Flow Field Calculations". *International Journal of Heat and Mass Transfer*, Vol. 37, No. 1, pp. 139–151, 1994.
- (2) T. Sakai. "Computational Simulation of High-Enthalpy Arc Heater Flows". Journal of Thermophysics and Heat Transfer, Vol. 21, No. 1, pp. 77–85, Jan.-Mar. 2007.
- (3) C. Park. Nonequilibrium Hypersonic Aerothermodynamics. Wiley, New York, 1990.
- (4) Y. Takahashi, H. Kihara, and K. Abe. "Turbulence and Radiation Behaviours in Large-Scale Arc Heaters". *Jour*nal of Physics D: Applied Physics, Vol. 44, No. 8, p. 085203, 2011.
- (5) R. N. Gupta, J. M. Yos, R. A. Thompson, and K.-P. Lee. "A Review of Reaction Rates and Thermodynamic and Transport Properties for an 11-Species Air Model for Chemical and Thermal Nonequilibrium Calculations to 30000 K". NASA RP-1232, Aug. 1990.
- (6) M. Fertig, A. Dohr, and H.-H. Frühauf. "Transport Coefficients for High-Temperature Nonequilibrium Air Flows". Journal of Thermophysics and Heat Transfer, Vol. 15, No. 2, pp. 148–156, April-June 2001.
- (7) Y. Watanabe, K. Ishida, and H. Shirai. "Spectroscopic Analysis of NO Band Emissions from Arc-Heated Air Flows in a 750 kW Arc-Heated Wind Tunnel". NAL TR-1417, National Aerospace Laboratory, Chofu, Japan, 2000.
- (8) T. Matsuzaki, K. Ishida, Y. Watanabe, K. Miho, H. Itagaki, and T. Yoshinaka. "Constructions and Characteristics of the 750 kW Arc Heated Wind Tunnel". NAL TM-760, National Aerospace Laboratory, Chofu, Japan, 2001.
- (9) K. Abe, T. Kameyama, H. Kihara, M. Nishida, K. Ito, and H. Tanno. "Computation and Experiment of Nonequilibrium Nozzle Flow of Arc-heated Air". *Journal* of Thermophysics and Heat Transfer, Vol. 19, No. 4, pp. 428–434, 2005.