ノズルスロート部上流におけるアークプラズマ気流の分光計測

Spectral measurements of the arc heated nitrogen flow at upstream of the sonic throat

北川 一敬[†], 宮川 佳典^{††}, 吉川 典彦^{†††}, 保原 充[†], 毛利 元治^{††††} Kazutaka KITAGAWA[†], Yoshinori MIYAGAWA^{††}, Norihiko YOSHIKAWA^{†††}, Michiru YASUHARA[†], Motoharu MOURI^{††††}

Abstract: Flow near the sonic throat is spectroscopically measured to obtain the vibrational and rotational temperature in arc heated flow of pure Nitrogen. Arc heater experiments were conducted by using the Huels type arc heater. The $B^2\Sigma_u^+ - X^2\Sigma_g^+$ transition of $\Delta \nu = 0$ of the N_2^+ molecule, is referred in the region of 383 to 392 nm of the N_2^+ 1st negative band system, and the $C^3\Pi_u - C^3\Pi_g$ transition of $\Delta \nu = 1$ of the N_2 molecule, is referred in the region of 309 to 316 nm of the N_2 2nd positive band system. Spectra profiles in arc heated flow are obtained to estimate the vibrational temperature from the both bands at upstream of the nearly sonic throat. The vibrational temperatures T_ν are estimated to be about 2900~3200K from average inclination line close to (0,0)-(2,2) from the N_2^+ (1st neg.), and about 3600~4300K from inclination line close to (1,0)-(4,3) from the N_2 (2nd pos.). The average rotational temperatures in an arc heated flow are obtained from the N_2^+ (1st neg.) bands, (0,0) and (1,1) of $\Delta \nu = 0$, and from the N_2 (2nd pos.) bands, (1,0) and (2,1) of $\Delta \nu = 1$. The rotational temperatures T_r are estimated to be about 1600~1800K from 2 < J' < 26, and about 5900~7400K from 6 < J' < 42 of the rotational quantum number. While the 1D stagnation temperature T_0 of the arc heated N_2 estimated by using 1D nozzle flow calculation, is about 2300~2500K.

1. はじめに

アーク加熱方式高エンタルピ風洞は高温プラズ マ流(気流温度約 3000K 以上)を発生し,この高温 気流により,一瞬にして材料を融解・蒸発・昇華 させる事が可能である.近年,欧米では経済性, 環境適合性等の観点から,完全再使用型の新しい 宇宙輸送システムの開発が盛んに行われ,我が国 でも将来型再使用宇宙輸送システムの検討が必要 である.特に,将来型再使用宇宙輸送機体先端近 傍の澱み点流れ・境界層遷移・衝撃波-境界層干 渉・衝撃波-衝撃波干渉等による空力加熱現象に 対する技術課題が数多く存在する.その為,超音 速飛行における高温,高圧という非常に過酷な状 況に耐えうる耐熱材料や試験機の開発の為の試験 風洞の作動特性を知ることが必要となる.

本研究では、49kW の水冷式中空電極形の Huels 型アークヒータを用い、作動ガス 窒素におけるア ークプラズマ流の超音速ノズルスロート上流部に おいて、窒素分子イオン N_2^+ 1st Negative Band System と窒素分子 N_2 2nd Positive Band System の分 光学的温度(振動温度、回転温度)を計測し、アーク 加熱気流の熱的非平衡性を調べた.

† 愛知工業大学 工学部 機械工学科(豊田市) †† 愛知工業大学大学院工学研究科(豊田市) †† 名古屋大学大学院工学研究科(名古屋市) ††† 朝明化工機(株)(名古屋市)

2. 実験装置

実験装置は Huels 型アークヒータ部, 超音速ノズ ル,電源装置系,作動ガス供給系,排気装置系, 冷却装置系、測定装置系、分光測定部から成って いる.図1はHuels型アークヒータの概要図を示す. アークヒータは水冷式、上流側電極を陰極、下流 側電極を陽極とし,両電極には冷却効率を考慮し て熱伝導率の高い銅を用いた. ノズルはコニカル ノズルでアークヒータ下流部に取り付けた.ノズ ルのスロート径は 3.5mm とし作動ガスに空気を用 いた時、出口部でのマッハ数 M=3 を得る設計と した. 電源装置には(株)ダイデン製 49.0kW エアープ ラズマ切断機を改良し用いた.また、アークヒー タ上流部の陰極ケースに電磁コイルを巻いて外部 磁場を発生させ、ローレンツカによりアーク輝点 を中空電極内で回転させることにより電極の局部 的な損傷を防いでいる.図2は分光システムの概 略図を示す.分光計測部は,超音速ノズル上流の 澱み点付近に設置された光ファイバ, 集光レンズ, 分光器, 浜松ホトニクス㈱製光電子増倍管 R7057(フォトマル), (㈱エヌエフ回路設計ブロック 製ロックインアンプ LI5640, 横河電機㈱製デジタ ルスコープ DL716 により成り立っている.分光器 は、日本分光㈱製回折格子型分光器 CT-50CS(回折 格子 3600grooves/mm, 240nm blaze, 焦点距離 500mm) である. 測定条件は, 分光器の自動送り



図1 Huels 型アークヒータ 速度 2nm/min, サンプルレート 2ks/s, レコード長 1Mword, 測定時間 500s, フォトマル印加電圧-1kV, ライトチョッパのチョッピング周波数は 133Hz で ある.実験は低圧部タンク内圧力を約 13.3Pa(0.1torr)に調圧し, 高周波放電を開始させ, 放電がアーク放電に移行し定常状態になった後, 任意の澱み点圧力(0.05~0.25MPa)に調節する.ア - ク放電が安定したのち,超音速ノズルスロート 部上流約 36, 78mm の 2 点にてプラズマ流の発光 を光ファイバ, 集光レンズにより分光器に導き, 分光器の波長を自動送り装置を用い任意の波長域 の光電測光を行う.実験条件の再現性を調べるた めに同じ波長域を数回測定した.今回,各種分子 の影響を減らすために、作動ガス窒素を用い N2ア - クプラズマ流を発生し N2⁺ 1st Negative Band System と N₂ 2nd Positive Band System に注目して、 振動温度 T_v及び回転温度 T_rを求めた.



図2 分光システムの概略図

3. 振動温度及び回転温度

3.1 振動温度 Tv

振動温度 T_vは局所熱平衡を仮定し,各エネルギ 準位の分布が Boltzmann 分布に従うとして, Boltzmann プロット法から求める事とする. 1st Negative Band System は,電子が B 軌道から X 軌道 に,2nd Positive Band System は,電子が C 軌道か ら B 軌道に遷移すると同時に振動エネルギ状態に おいて遷移が起こる際,放射されるスペクトルの グループにつけられた名称であり,ほぼ可視領域 に存在する.より高いエネルギ準位に存在する分 子の振動量子数を v,より低いエネルギ準位に存 在する分子の振動量子数を v"とする.二原子分子 の振動に関しては縮退がないとすれば,スペクト ル強度 Suv"は,

$$S_{v'v''} = KN_{v'}h \, \nu_{v'v''} A_{v'v''} \tag{6}$$

この時,分配関数 $Q_{v'}(T_v)$ と粒子密度 $N_{v'}$ は,振動 量子数に無関係で比例定数Kに含めた.

$$A_{\nu'\nu''} = \frac{64\pi \nu_{\nu'\nu''}}{3hc^3} P(\nu',\nu'')$$
⁽⁷⁾

但し, P(v',v")は, v'の状態からv"の状態への相対 遷移確率である.よって,スペクトル強度 Svv"は, 式(6), (7)より

$$S_{v'v''} = K N_{v'} v_{v'v''}^{4} P(v', v'')$$
(8)

より高いエネルギ状態にある分子の振動のモード について Boltzmann 分布と仮定すると,

$$N_{v'} \propto \exp\left(-\frac{G(v')hc}{kT_v}\right) \tag{9}$$

G(v)は、振動エネルギの比である.第一近似的として、振動を調和振動と仮定すると、

$$G(\upsilon') = \frac{\varepsilon(\upsilon')}{hc} \cong \omega_e \left(\upsilon' + \frac{1}{2}\right)$$
(10)

ここで、 ω_e は分子の振動を調和振動と仮定した時の1cm当たりの振動数で、 ω_e =2419.84cm⁻¹、cは光速である.式(9)、(10)を式(8)に代入し、その対数をとれば、

$$\log_{10} \frac{S_{\upsilon'\upsilon''} \lambda_{\upsilon'\upsilon''}}{P(\upsilon',\upsilon'')} = -\frac{hc\omega_e \left(\upsilon' + \frac{1}{2}\right)}{kT_v} \log_{10}(e) + const$$
(11)

hc/k=1.4388cm°K, log₁₀(*e*)=0.4343 を代入すると式 (11)は,

$$\log_{10} \frac{S_{v'v'} \lambda_{v'v'}}{P(v', v'')} = -\frac{1272}{T_v} \omega_e \left(v' + \frac{1}{2}\right) + const$$
(12)

第一近似として,以上の方法で良い.実際には窒素の振動は調和振動ではなく,非調和振動である. この時の G(v')は,

$$G(\upsilon') = \omega_e \left(\upsilon' + \frac{1}{2}\right) - \omega_e x_e \left(\upsilon' + \frac{1}{2}\right)^2 + \omega_e y_e \left(\upsilon' + \frac{1}{2}\right)^3 \cdots$$
(13)

窒素では、 ω_e =2419.84cm⁻¹、 $\omega_e x_c$ =23.19cm⁻¹、 $\omega_e y_c$ =-0.5375cm^{-1 (10).(11)}である. $G(\upsilon)$ は、式(9)、(13) の $G(\upsilon)$ を式(8)に代入して、hc/k、 $\log_{10}(e)$ の値を代 入して対数をとれば良い.よって、

$$\log_{10} \frac{S_{\upsilon'\upsilon''} \lambda_{\upsilon'\upsilon''}}{P(\upsilon',\upsilon'')} = -\frac{0.6249}{T_{\upsilon}} G(\upsilon') + const$$
(14)

振動温度を測定するときには、電子及び回転準位 の等しい複数のスペクトルを測定し、式(13)又は、 式(14)に相対強度法を適用する.式(14)の左辺を横 軸に、G(v)を縦軸にとり、測定点間を直線近似し 得られる傾きが $-1/T_v$ となり、振動温度 T_v が求ま る.

3.2 回転温度 T,

下部準位における振動運動におけるエネルギは、 振動準位 v"が 0 であり基底状態での振動準位の励 起が存在しないことにより振動温度 T_v が低く, さ らに気体が熱平衡状態にある時, R-branch におけ る発光強度比 $I_{J'J''}/I_0$, $T_v \ge T_r$ の関係式は以下のよう になる.

$$\log_{v} \frac{I_{J'J''} / I_{0}}{(J'+J''+1)(G)^{4}} = B_{v'}J'(J'+1)hc/kT_{r} + F(T_{v},T_{r})$$
(15)
$$G = \frac{(J'+1)\exp\{-2B_{v'}(J'+1)hc/kT_{r}\} + J'\exp\{2B_{v'}J'hc/kT_{r}\}}{(2H-1)}$$

$$v \simeq v_0 + 2B_{v'} + 2B_{v''}J' \tag{17}$$

(16)

式(15)の左辺を縦軸とし, J'(J'+1)を x 軸とし, こ の直線の傾き b を用いて回転温度が以下の式によ り求める事ができる.

$$T_r = B_{v''} hc / kb \tag{18}$$

又,振動温度が800K以上の時には,

$$\frac{(I_{J'J''})_{0,v_{2}^{*}}/I_{0}}{(J'+J''_{2}+1)\nu^{4}(G)} = \exp\{B'_{eff}J'(J'+1)hc/kT_{r}\}$$
(19)

$$I'_{0} = x_{c} [A/(Q_{r}(T_{r}))_{0}[\theta] + \cdots]$$
(20)

$$x_{c} = (x_{a}x_{b})/2, A = q(0_{1}, 0)\exp\{-G_{0}(0_{1})hc/kT_{v}\}$$
(21)

$$[\theta] = \left[\sum_{J'=0,1,\cdots} \{((N''_{J'+1})\upsilon''_{2})P_{p} + ((N''_{J'-1})\upsilon''_{1})P_{R}\}\right]$$
(22)

となり、回転温度が近似的に算出される. ここで、 J' は上部準位での回転量子数、J"は下部準位での 回転量子数、T, は回転温度、v は R-branch におけ る波数、 v_0 は(0,0)band における波数、B_{eff}は平均回 転定数、 $(Q_r(T_r))_0$ は、v'=0の時の回転温度の和、 $q(0_{1},0)$ は 2 つの電子状態である振動レベル $v'=0_1$ と v''=0の間での遷移についての Frank-Condon 因子、 $N_{J'+1}$ は窒素分子の基底状態の回転レベルで数えら れた(J'+1)での分子数, P_P は, P-branch における回 転遷移確率, P_R は, R-branch における回転遷移確 率である.

4. 分光測定結果及び考察

図 3 は N2 分子, 振動温度 3200K における Boltzmann 分布を示す. 実験条件内において, N₂ 分子は Boltzmann 分布している事が確認できる. 従って,振動温度 Tv は局所熱平衡を仮定し,各工 ネルギ準位の分布が Boltzmann 分布に従う仮定が 成り立っている.図4,5は作動ガス窒素を用いた アークプラズマ流の N²⁺ 1st Negative Band System の分光測定実験結果を示す. 各図は, 超音速ノズ ルスロートより 78mm, 36mm 上流の結果である. 縦軸を発光強度,横軸を波長としている.測定波 長域:383~392nm, N2⁺ 1st Negative Band System の(0,0), (1,1), (2,2) Band の3点を含んでいる.計 測条件は、自動送り速度 2nm/min、 ライトチョッパ の回転周波数 133Hz である. アークプラズマ流は 澱み点圧力 0.1213MPa, 放電電流 100A, 電圧 120V, 流入流量 0.34g/s, タンク内圧力は計測開始時約 107Pa, 計測終了時約 213Pa である. 又, 分光器ス リット幅は入射出射共 0.04mm である. ただし, 流 } 管中心部をレンズで集光した.図4,5より,振動 レベル,回転レベルの輝線スペクトルが非常にシ ャープに観測されている.従って、分光器焦点距 離 500mm, 回折格子 3600grooves/mm を有していれ ば、振動レベル及び回転レベルの波長分解が可能 である.

振動温度 T_v は, Boltzmann プロット法⁽¹⁾⁻⁽⁴⁾から 求めた. 図 6 は, 図 4, 5 の結果を用いて Boltzmann プロット法に基づき計算を行ったもので、各点間 の直線の傾きより振動温度 T_v を求めた.図6より, (0,0)(1,1)(2,2)Band を平衡仮定し,求めた振動温度 は, 78mm 上流: Tv=約 2900±500K, 36mm 上流: Tv=3200±500K である. 図 7,8 は作動ガス窒素を 用いたアークプラズマ流の N₂ 2nd Positive Band System の分光測定実験結果を示す. 各図は, 超音 速ノズルスロートより 78mm, 36mm 上流の結果で ある. 測定波長域: 309~317nm, N2 2nd Positive Band System の(1,0)(2,1)(3,2)(4,3)Band の4 点を含んでい る.図7,8の振動レベル、回転レベルの輝線スペ クトルは, 図 4, 5の N_2^+ 1st Negative Band System での輝線スペクトルと比べて, 解像度が低下して いる.しかし,振動温度,回転温度の算出には問 題はない. 図 9 は, 図 7, 8 の結果を用いて Boltzmann プロット法に基づき計算を行い、4 点の Band を平 衡仮定し振動温度を求めた.振動温度は,78mm上 流:Tv=約 3600±500K, 36mm 上流:Tv=約 4300±500K であった.従って、超音速ノズルまでの間、アー クプラズマ流によりアーク加熱されるため、下流 側では振動温度が上昇していると考えられる. 図 10, 11 は N₂⁺1st Negative Band System の基底状 態(0,0)→(1,1)へ励起状態,図 12, 13 は N₂ 2nd Positive Band System の(1,0)→(2,1) における回転温 度 Trを求めた結果である. 各図は, 超音速ノズル スロートより 78mm, 36mm 上流の結果である. 今 回の計算では回転量子数 2<J'<42 の範囲の R-branch における回転温度の計算を行なった. N_2^+ 1st Negative Band System(0,0)→(1,1)における回転 温度は、図 10 より、78mm 上流において、回転量 子数 2<J'<24: T,=1600±100K, 回転量子数 6<J'<42: Tr=5900±500K, 図 11 より, 36mm 上流において, 回転量子数 2<J'<24: T=1700±100K, 回転量子数 $6 < J' < 42 : T_r = 7400 \pm 500 K$ となった. N₂ 2nd Positive Band System の(1,0)→(2,1) における回転温度は, 図 12 より, 78mm 上流において, 回転量子数 2<J'<24: Tr=1800±100K, 回転量子数 6<J'<42: Tr=5900±500K, 図 13 より, 36mm 上流において, 回転量子数 2<J'<24: T,=1800±100K, 回転量子数 6<J'<42: Tr=7400±500K となった. 従って, 超音 速ノズルまでの間,アークプラズマ流によるアー ク加熱の影響は低準位振動レベル間における回転 温度はほぼ変わらない事わかった。また、回転温 度と振動温度が異なることより、アークプラズマ 流は超音速ノズル上流の澱み点付近において強い 熱的非平衡の可能性があると考えられる.



図 3 N₂分子,振動温度 3200K におけるボルツマン 分布



図 7 N₂ 2nd Pos.波長域 78mm 上流の分光測定結果



図 8 N₂ 2nd Pos.波長域 36mm 上流の分光測定結果













回転温度 T_r 解析結果

5. まとめ

本研究では、アークヒータの澱み点付近のアー クプラズマ流の分光計測について、作動ガス窒素 のアークプラズマ流の $N_2^+ B^2 \Sigma_u^+ - X^2 \Sigma_g^+$ (1st Negative Band System) 及び $N_2 C^3 \Pi_u - C^3 \Pi_g$ (2nd Positive Band System)の分光計測を行い、以下の結果を得た.

No アークプラズマ流における分光計測結果から, N₂⁺ 1st Negative Band System より得られた振動温 度 T_v は, (0,0)(1,1)(2,2)Band の平衡仮定により, 78mm 上流 Tv=2900K±500K, 36mm 上流 T_v =3200K±500K となった. N₂ 2nd Positive Band System より得られた振動温度 T_vは, (1,0)(2,1)(3,2)(4,3)Band の平衡仮定により, 78mm上 流 T_v=3600K±500K, 36mm 上流 T_v=4300K±500K と なった. N_2^+ 1st Negative Band System $\Delta v=0$ におけ る基底状態(0,0)→(1,1)への励起状態より R-branch について求めた回転温度 Trは,78mm 上流:回転量 子数 2<J'<24, T,=1600K±100K, 回転量子数 6<J'<42, Tr=5900K±500K, 36mm 上流:回転量子数 2<J'<24, 回 転 量 子 数 6<J'<42, $T_r = 1700 \text{K} \pm 100 \text{K}$, Tr=7400K±500K となった. N2 2nd Positive Band System Δυ=1 における(1,0)→(2,1)への励起状態よ り R-branch について求めた回転温度 Tr は, 78mm 上流:回転量子数 2<J'<24, Tr=1800K±100K, 回転量 子数 6<J'<42, Tr=5900K±500K, 36mm 上流:回転量 子数 2<J'<24, Tr=1800K±100K, 回転量子数 6<J'<42.

 T_{r} =7400K±500K となった. N₂⁺ 1st Neg. Δv =0 と N₂ 2nd Pos. Δv =1 より得られた回転温度はほぼ同じ温 度なる事が分かった. 振動温度及び回転温度の結 果からアークプラズマ流がノズルスロート上流に おいても,流れの熱的非平衡の可能性がある事が 示された.

謝辞 本研究は愛知工業大学総合技術研究所プロ ジェクト研究の助成を受けた.ここに謝意を表し ます.

参考文献

[1] Jarmain, W.R., Fraser, P.A. and Nicholls, R.W.: Vibrational transition probabilities of diatomic molecules: collected results N_2 , N_2^+ , NO, O_2^+ , Transition probabilities, pp.228-233, 1953.

[2] Herzberg, G.: Molecular Spectra and Molecular Structure, IV. Constants of Diatomic Molecules", D.Van Nostrand Co., Princeton, NJ, 1979.

[3] Nicholls, R.W.: Franck-Condon Factors to High Vibrational Quantum Numbers I: N_2 and N_2^+ , Journal of Research of the National Bureau of Standards-A. Physics and Chemistry, Vol. 65A, No.5, pp.451-459, 1961.

[4] Scott, C.D., Black, H.E., Arepalli, S. and Akundi, M.A.: Techniques for Estimating Rotaional and Vibrational temperatures in Nitrogen Arc Jet Flow, Journal of Thermophysics and Heat Transfer, Vol. 12, No.4, pp.457-464, 1998.

[5] Muntz, E.P.: Measurement of rotational temperature, vibrational temperature, and molecule concentration, in non-radiating flow of low density nitrogen, Institute of Aero physics University of Toronto, UTIA Report No.71, AFSOR TN 60-499, 1961.

[6] Robben, F. and L.Talbot.: Some measurements of rotational temperatures in a low density wind tunnel using electron beam fluorescence, Institute of engineering research University of California Berkeley, California, Report No.AS-65-5,1965.

[7] Donohue, J.M., Fletcher, D. G. and Park, C. S.: Emission Spectral Measurements in the Plenum of an Arc-jet Wind Tunnel, AIAA Paper 98-2946, 1998.

[8] Rob, M. A. and Mack, L. H: Characterization of Plenum Spectra in an Arcjet Wind Tunnel, Journal of Thermophysics and Heat Transfer, Vol. 11, No.3, pp.339-345, 1997.

[9] Geimer, R., Batdorf, J., Gillins, R. and Leatherman, G.: The use of arc plasma technology for waste treatment applications, AIAA 95-0249, 1995.

[10] Sakai, T. and Olejniczak, J: Improvements in a Navier-StokesCode for Arc Heater Flows, AIAA 2003-3782, 2003.