科学研究費助成事業

研究成果報告書



平成 2 6 年 6 月 1 2 日現在

機関番号: 8 2 6 4 5
研究種目: 若手研究(B)
研究期間 · 2012 ~ 2013
林磁田 5 . 2 4 / 0 0 0 0 0 四本地路 4 / 10 - 10 - 10 - 10 - 10 - 10 - 10 - 10
研究課題名(和又)熱防御材衣囲熈煤効率計測表直の開発及び衣面肥煤モナルの構築
研究課題名(英文)Development of an apparatus for catalytic coefficient measurement on thermal protect ion systems and construction of surface catalytic model
研究化主者
高柳 大樹(Takayanagi,Hiroki)
独立行政法人宇宙航空研究開発機構・研究開発本部・研究員
研究者番号:7 0 5 1 3 4 2 2
交付決定額(研究期間全体):(直接経費) 3,300,000円、(間接経費) 990,000円

研究成果の概要(和文): 本研究では「表面触媒性」について高圧環境下で酸素原子プラズマを生成できるよう開発 してきたマイクロ波型触媒性計測装置を用いて研究を行った. まずフローリアクターを用いて酸素原子における二光子レーザー誘起蛍光法の飽和現象について検討した結果,レー ザー強度を1000 J/m2 以下にして実験をする必要があることがわかった.そのため,レーザー強度を140J/m2 程度にし てマイクロ波型触媒性計測装置にレーザー誘起蛍光法を適用し,酸化SiCの触媒効率を計測した.この結果.酸化SiC触 媒効率の圧力依存性が得られ,触媒効率が圧力が高くなるにつれて小さくなることがわかった.

研究成果の概要(英文): In this research, we have investigated surface catalytic effect on thermal protec tion systems with a microwave-discharge type surface catalysis measurement system.

First, we have investigated saturation effect in two-photon absorption laser induced fluorescence to atom ic oxygen with a flow reactor. When we want to neglect this phenomenon, we should set the laser power lowe r than 1000 J/m2. Therefore, we have applied TALIF to surface catalysis measurement system with 140J/m2 las er power. As a result, we found the pressure dependency of the catalytic efficiency and it decreased when the pressure increased.

研究分野:工学

科研費の分科・細目:総合工学・航空宇宙工学

キーワード: 航空宇宙流体工学

1. 研究開始当初の背景

ハヤブサの後継機や HTV-R, また次期火星 探査ミッションなど今後地球や惑星への大 気突入を伴うミッションが様々提案されて いる. 大気突入時の飛翔体への過酷な空力過 熱に耐えるため様々な熱防御材が開発され ているが再突入時の機体表面では「表面触媒 性」という原子の発熱を伴う再結合反応によ り熱防御材に加わる熱負荷が増大すること が知られている. そのため大気圏突入時の空 力加熱量を正確に予測し、大気圏突入機体の 熱防御システムの形状・重量・厚さ等の重要 パラメータを最適に設計するためにはこの 表面触媒性の特性を正しく評価することが 重要である.米国においてはアポロ計画のと きより表面触媒性については着目され、アー ク加熱風洞を用いて研究されてきた. また近 年、ドイツのシュツットガルト大においては 無電極で汚染の心配のない誘導加熱風洞を 用いることによって触媒効率を評価しよう と試みられている.しかしながら材料表面の 温度や清浄度,表面粗さだけでなく気流の圧 力, 流速等様々な影響を受けるため, 実験か ら求められた触媒効率は2桁以上のばらつ きがある. しかもこれらの高エンタルピー風 洞を用いる手法においてはプラズマ発生装 置が大掛かりで実験が困難であるばかりで なく,気流条件を決めるパラメータは流量や 投入電力となり気流圧力と材料表面温度を 自由に決めることは困難である.

そこで水野らは誘導加熱型触媒性計測装 置を開発し,発光分光法によるアクチノメト リー法によって酸素原子触媒効率を計測し てきた.この装置では誘導加熱を用いてプラ ズマを生成すると共に赤外線加熱装置によ って下部から供試体表面を加熱することが できるため気流条件とは独立して表面温度 を設定でき,低圧条件下での触媒効率の温度 依存性を評価することが可能となった.しか しながら誘導加熱型では高い圧力ではプラ ズマが加熱部に閉じ込められ材料表面に噴 出させることが困難であった.加えてアクチ ノメトリー法においては衝突励起と放射遷 移がつり合うコロナ平衡を仮定しているた め高圧力環境下においては適用することが 困難であることが報告されている. そのため 実際の再突入環境とは程遠い 10Pa 程度の低 圧環境下の酸素原子触媒効率しか評価でき

ていないのが現状である.また大気の主成分 である窒素原子を含む触媒性反応の触媒効 率は未だ手付かずの状態である.

そこで近年,より実環境に近い高圧環境 下で酸素気流だけでなく窒素気流において もプラズマを生成可能なマイクロ波加熱型 触媒計測装置の開発に取り組んできた.

一方で申請者はこれまでに以下に示すよ うに様々な分光システムを開発し,気流診断 を行ってきた.

- ①レーザー吸収分光法によりアーク加熱風 洞気流,誘導加熱型触媒計測装置の励起準 位数密度分布,並進温度を評価.
- ②キャビティエンハンスト法により従来の レーザー吸収分光法に比べて2桁程度数 密度の低い気流においても並進温度分布, 励起準位数密度分布を取得.
- ③発光分光法によって得られた分光スペクトルを再現するように輻射解析コード SPRADIAN2のモデルパラメータを最適化する手法(実験-解析融合手法)により衝撃 波背後のN₂, CO₂解離モデルを構築.
- ④レーザー誘起蛍光法によるアーク加熱風洞,誘導加熱風洞の酸素原子,窒素原子基底準位絶対数密度分布を測定.

2. 研究の目的

そこで本研究では、これまで申請者が高エン タルピー風洞において培ってきた分光技術 をマイクロ波加熱型触媒性計測装置に適用 し、基底準位酸素原子数密度分布を直接レー ザー誘起蛍光法によって分光学的に取得す ることによりこれまで計測されてきた低圧 環境から実応用に足る高圧環境まで広い圧 力範囲に適用し、触媒効率の圧力依存性の評 価を実施する.

3. 研究の方法

3.1 二光子吸収レーザー誘起蛍光法

本研究においては二光子吸収レーザー誘 起蛍光法を用いて触媒性効率計測を実施し た.レーザー誘起蛍光法による蛍光信号は基 底準位の酸素原子数密度と以下のような式 で関連付けられる.

$$S \coloneqq \frac{\Delta\Omega}{4\pi} \eta_{\lambda} V \frac{A}{A+Q} \hat{\sigma}^{(2)} N_1 G^{(2)}$$

$$\cdot g(2v_L - v_0) (\frac{E_L}{A_L h v_L})^2 \int_0^\infty I_0^{(2)}(t) dt \qquad (1)$$

蛍光信号の S/N 比を向上させようとするあま りレーザー強度を強くしすぎると飽和現象 というものが見られることが知られている. 本研究で用いた二光子吸収レーザー誘起蛍 光法においては本現象は起きにくいと報告 されていたため,これまでにはあまり考慮せ ずに研究を進めてきた.しかしながら本研究 において飽和現象が確認されたため,二光子 吸収レーザー誘起蛍光法における吸収飽和 現象を検証した.ここで吸収飽和が起こって いない場合の蛍光信号は以下のように表す ことができる.

$$S_{true} = A \frac{2R(t)}{A + Q + 2R(t)} N_{tot}$$
(2)

なお、R(t)は次式のように表すことができる.

$$R(t) = \hat{\sigma}^{(2)} \frac{I^2}{h^2 v^2 \tau_L^2}$$
(3)

3.2 再結合係数

材料表面での酸素原子の質量収支から酸 素原子の数密度の変化量は以下のように表 される.

$$D_O \frac{\partial N_O}{\partial z} = (N_O)_{z=0} \frac{V^*}{4} \gamma_O \tag{4}$$

ここでV^{*} は次式で表される.

$$V^* = \sqrt{\frac{8RT}{\pi M_O}} \tag{5}$$

また温度 T は気体と材料表面の平均温度である.本研究においては蛍光信号の変化量から 数密度の変化量を評価した.その結果,触媒 効率は次式を用いてで求めた.

3.3 実験装置

本研究で用いた二光子吸収レーザー誘起蛍 光法を用いた触媒性効率計測装置の概略図 を図1に示す.





先に述べたように本研究においては触媒 効率はレーザー誘起蛍光法における蛍光信 号から求めた. Nd:YAG レーザー(Quanta-Ray LAB 170-10, Spectra-Physics)の3倍波励起 の波長可変色素レーザー (ScanMate 2E, Lambda Physics) を励起光源として用いた. クマリン 47 をメタノールに溶かし色素とし た. 非線形結晶によって酸素原子の基底準位 の2倍波である225nmを発生させた. 蛍光信 号分布は ICCD カメラ (1280 x 1024 array with 6.7 mm pixels, LaVision Nanostar camera) を用いて計測した.また酸素原子からの蛍光 信号分布を取得するために自動ステージを 用いてレーザー光の位置を供試体表面 0.5 か ら 15mm の範囲で 0.5mm 間隔で移動させた. プラズマからの発光を減らすために ICCD カ メラの前面にバンドパスフィルターを設置 した. 先に示したように蛍光信号はレーザー 強度と密接に関係しているため、パワーメー ター(J-50MB-LE, COHERENT)を用いてレーザ 一強度を計測した.

本研究では 2.45GHz のマイクロ波源 (Nihon Koshuha Co., Ltd, MKN-152-3S9-PS) を用いて酸素原子を生成する触媒性計測装 置を用いて実験を行った.導波管には垂直に 内径 25mm,長さ 500mmの石英管が貫通してお り,この導波管部で酸素原子が生成され,下 部に接続された真空チェンバーに設置され た供試体に向かって流入される.真空チェン バーには3つの石英窓が設置されており,先 に述べたように供試体表面からの距離によ る蛍光信号分布が取得される. 供試体としては熱防護材としてよく用い られている酸化SiCと触媒効率が高いと知ら れている銅を用いて実験を行った.表面粗さ による影響を排除するために供試体表面は 鏡面仕上げをしたものを用いた.

また本研究においては酸素原子に対する 二光子吸収レーザー誘起蛍光法における飽 和現象を詳細に検証するために,酸素原子発 生装置としてフローリアクターを用いた.本 装置においては酸素原子をマイクロ波の放 電によって生成する.酸素ガス 10sccm とア ルゴンガス 300sccm を内径 8mm の石英管内に 流入させ,2.45GHz,150W のマイクロ波によ って酸素原子が生成され,レーザー光が導入 される6方管内に流出される.本装置におい ては壁面での再結合を極力少なくするため にテフロンチューブを用いた.

4. 研究成果

4.1 酸素原子における二光子レーザー誘起蛍光法の飽和現象

本研究においてはフローリアクターを用 いて酸素原子における二光子レーザー誘起 蛍光法の飽和現象について詳細に検討した. フローリアクターにおいて取得されたレー ザー強度と蛍光信号の関係を図2に示す.レ ーザー強度が強くなるにしたがって蛍光信 号が飽和していくさま見られており,触媒効 率を推定するためにはレーザー強度を 1000 J/m² 以下にして実験をする必要があること がわかった.



4.2 触媒効率計測

本計測においては真空チェンバー内での レーザー強度とレーザー径をそれぞれ 1 mJ, 3mmとして実験を行った.この際のレーザー 強度は140 J/m²となっており、飽和現象を回 避することができる環境下で実験を行って いる. ICCD カメラで取得された酸素原子から の蛍光信号分布を図3に示す. 自動ステージ を用いてレーザー光の供試体表面からの距 離を 0.5 から 15mm まで変化させることによ って図4に示すような供試体として銅を用い た際の蛍光信号分布を取得した.供試体から 6mm 以上離れた位置では蛍光信号は一定の値 を示している.一方で 6mm よりも供試体表面 に近づくと急激に酸素原子数密度が減少し ている様子がわかる.同様に酸化 SiC を供試 体として用いた際の蛍光信号分布を図5に示 す.本計測においては下部からの赤外線加熱 によって供試体表面温度を1010Kと1150Kの 2 パターンによって計測を行った. これらの 結果から酸化 SiC の触媒効率が図6のように 得られた.これらの結果は他の研究者によっ て得られている結果とよい一致を示した.

一方で本研究で得られた結果から酸化 SiC 触媒効率の圧力依存性が図7のように得られた.この結果から触媒効率が圧力が高くなるにつれて小さくなることがわかった.



図3 ICCD カメラで取得された蛍光信号



図5酸化 SiC 供試体における蛍光信号分布



図6 SiCの触媒効率の温度依存性



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 4件)

- Takahashi, Y., Abe, T., <u>Takayanagi, H.</u>, Mizuno, M., Kihara, H., and Abe, K., "Advanced Validation of Nonequilibrium Plasma Flow Simulation for Arc-Heated Wind Tunnels," Journal of Thermophysics and Heat Transfer, Vol. 28, No. 1, pp.9-17, 2013年9月.
- (2)Takayanagi, H., Kato, S., Mizuno, M., Fujii, K., Matsui, M., and Fujita, K., "Translational temperature distribution measurements in high enthalpy flows by Laser-Induced Fluorescence," 51st AIAA Aerospace Sciences Meeting Including the New Horizons Forum and Aerospace Exposition, AIAA-2012-741, Gaylord Texan Resort and Convention Center, Texas, USA, 2013年1月.
- ③ Suzuki, S., Mizuno, M., <u>Takayanagi, H</u>., <u>Fujita, K.</u>, Matsui, M., and Yamagiwa, Y., "Experimental Study for Evaluating Pressure Dependency of Atomic Oxygen Catalytic Efficiency on TPS Surface," AIAA-2012-742, Gaylord Texan Resort and Convention Center, Texas, USA, 2013 年1月.
- ④ <u>Takayanagi, H.</u>, Mizuno, M., Fujii, K.,

Sakai, T., and <u>Fujita, K.</u>, "Application of Two-photon Absorption Laser-Induced Fluorescence to Atomic Species in JAXA 750kW Arc Heated Wind Tunnel," Transactions of the Japan Society for Aeronautical and Space Sciences, Vol. 57, No. 2, 99.101-108, 2014年3月.

〔学会発表〕(計 5件)

- ① 鈴木翔太朗,水野雅仁,高柳大樹,藤 田和央,松井信,山極芳樹, "マイクロ 波プラズマを用いた酸素原子触媒効率 計測,"第44回流体力学講演会/航空 宇宙数値シミュレーション技術シンポ ジウム 2012,2007,富山国際会議場, 大手町フォーラム,2012年7月.
- ② 高柳大樹,加藤 駿,水野雅仁,藤井啓 介,藤田和央,松井 信,山極芳樹, "レーザー誘起蛍光法によるアーク風 洞気流温度計測,"平成24年度宇宙航 行の力学シンポジウム,神奈川県相模 原市,2012年12月.
- ③ 酒井武治, 藤田和央,藤井啓介, 鈴木 俊之,高柳大樹, "高エンタルピ風洞の 高動圧化のための CFD 検討," 平成 24 年度宇宙航行の力学シンポジウム,宇 宙科学研究所,神奈川県相模原市,2012 年 12 月.
- ④ Kato, S., "Measurement of Surface Catalytic Efficiency Using Laser Induced Fluorescence," 29th International Symposium on Space Technology and Science," Nagoya Congress Center, Nagoya, Aichi, Japan, 2013年6月.
- ⑤ 水野雅仁,野村哲史,加藤駿,<u>高柳大</u> 樹,藤田和央,"圧力依存性評価のため の触媒性計測装置における酸素原子発 光分光計測,"日本流体力学会年会 2013,東京農工大学小金井キャンパス, 東京都小金井市,2013年9月.

[その他]

ホームページ等

http://www.aero.jaxa.jp/research/basic/ aerodynamic/entry-vehicle/

- 6. 研究組織
- (1)研究代表者

高柳 大樹 (TAKAYANAGI, Hiroki)
 宇宙航空研究開発機構・研究開発本部・未
 踏技術研究センター・研究員
 研究者番号:70513422

(2)連携研究者

藤田 和央 (FUJITA, Kazuhisa)
 宇宙航空研究開発機構・研究開発本部・未
 踏技術研究センター・主幹研究員
 研究者番号:90281584

鈴木 俊之 (SUZUKI, Toshiyuki)
 宇宙航空研究開発機構・研究開発本部・未
 踏技術研究センター・主任研究員
 研究者番号: 20392839

小澤 宇志 (0ZAWA, Takashi) 宇宙航空研究開発機構・研究開発本部・未 踏技術研究センター・研究員 研究者番号:70567544