# 航空用 SOFC/ガスタービンハイブリッドエンジン用

SOFC リアクタにおける余剰燃料ノズル形状が保炎に及ぼす影響

日大生産工(院)	○阿部	翔一	日大生産工	野村	浩司
日大生産工	菅沼	祐介	宇宙航空研究開発機構	岡井	敬一
宇宙航空研究開発機構	田頭	岡川	宇宙航空研究開発機構	西沢	啓

# 1. 緒言

環境問題を背景に、航空機のさらなる環境適合性向 上が要求されている.そこで着目されているのが高温 で動作する固体酸化物型燃料電池(SOFC: Solid Oxide Fuel Cell)を組み込んだハイブリッドジェットエンジン システムである.図1は、現在 JAXA で検討されてい る航空用 SOFC/ガスタービン(GT)ハイブリッドエンジ ンシステム<sup>(1)</sup>の一例である.

SOFC は、その特性上、未使用の燃料と生成された水 蒸気からなる余剰燃料を生ずる. SOFC/GT ハイブリッ ドエンジンシステムは、その余剰燃料を燃焼させ、燃 焼熱および SOFC 自体の発熱を GT でエネルギ回収し、 効率の向上を図るという構想である. そのため、シス テム効率の向上には SOFC の効率的な発電と余剰燃料 の確実な保炎の両立が重要である.

航空適用を想定するにあたり、システムの軽量化と 簡略化のため、内側が燃料極となる円筒型の SOFC を 燃料インジェクタとして用い、発電と余剰燃料の燃焼 を行う SOFC リアクタに組み込むことが考えられる. 本研究では SOFC の破損<sup>(2)</sup>防止のため、インジェクタ はアルミナ細管を余剰燃料噴出孔とし、ここで燃焼さ せる形式とした.

本報では、余剰燃料噴出孔となるアルミナ細管(余 剰燃料噴出細管)の直径を変化させ、保炎性の変化と SOFCの発電への影響ついて調べたので報告する.

## 2. 実験装置

SOFC の動作温度は高温であるため、実験装置は SOFC リアクタ内を 800 ℃ 以上に加熱する能力がある. 図 2 に 実験に使用したラボスケールリアクタの概略を示す. 燃焼場であるリアクタ上部は火炎の観察を行うため石英 管を用いた.リアクタ内には1本または7本の円筒 SOFC あるいは YSZ 管を用いた模擬円筒 SOFC が組み込まれ、 同一の実験装置にて燃焼,発電の双方の評価が可能であ る.

実験においては模擬 SOFC として SOFC の電解質材料 であり、比較的安価で機械的特性が SOFC に近いイット



Fig 1. Configuration diagram of SOFC/GT hybrid propulsion system.



Fig. 2 SOFC Reactor.

リア安定化ジルコニア(YSZ: Yttria Stabilized Zirconia)製の 管(ニッカトー, ZR-8Y,長さ40mm,外直径8mm,内直 径5mm)を用いた.以下,YSZ 管と称することにする. また発電実験は,YSZ 管に燃料極および空気極として白 金線を貼り付け,微弱ながら発電できるようにしたもの

Effect of Fuel Injector Shape on Flame Holding in Fuel Cell / Gas Turbine Hybrid Engine for Aviation. Shoichi ABE, Hiroshi NOMURA, Yusuke SUGANUMA, Keiichi OKAI, Takeshi TAGASHIRA and Akira NISHIZAWA を使用した<sup>(3)</sup>. 燃料極及び空気極は, 細管入り口から 6mm 上流に設置した.

余剰燃料噴出細管は,直径 3 mm 孔の空気噴出部より 10 mm 突出させた同軸噴流バーナの形式であり,余剰燃 料噴出細管に拡散火炎が形成される.以降,円筒 SOFC と 余剰燃料噴出細管を組み合わせたものを SOFC インジェ クタ,YSZ 管と組み合わせたものを YSZ インジェクタと 呼称する.インジェクタを通して燃焼場に噴出された水 素は,自発点火温度が 500 ℃ 程度なので,リアクタ内の 高温空気によって自発点火する.本実験では YSZ インジ ェクタ 1 本のみを設置し,余剰燃料噴出細管の直径の違 いによる保炎性の変化と SOFC の発電への影響を検討し た.

# 3. 実験方法

SOFC の動作温度維持にあたり,発電中の SOFC の発 熱を利用し,自己加熱条件で運転することで予熱器等が 不要となり,システムの軽量化と簡略化を図ることがで きる.実験条件は自己加熱可能かつ SOFC の破損を招か ない条件<sup>(3)</sup>を参考に決めた.

リアクタの運転条件はリアクタ温度, SOFC の発電量, 燃料過剰率、空気過剰率によって決まる.保炎性の評価 にあたりリアクタ温度は700 ℃とし、発電量、燃料過剰 率,空気過剰率を変化させ,保炎の成否を確認した,燃料 過剰率は,発電に必要な燃料の量に対し,何倍の燃料を 供給したかを表す値であり、燃料利用率の逆数に相当す る. YSZ 管は、ほとんど発電しないため、燃料に純水素 を用いると余剰燃料に水蒸気が含まれない. そこで, 想 定する発電量で生成される水蒸気をあらかじめ水素燃料 に混合した模擬余剰燃料を供給して燃焼実験を行った. 燃料過剰率は、水蒸気流量を一定にし、そこに加える水 素の流量によって変化させた. 空気過剰率とは, 発電に 必要な酸素を含む空気の量を1とし、その何倍の空気を 供給したか表す値である. なお, 空気の酸素濃度は 21% とした.本実験で使用したインジェクタは1本であるが、 リアクタには空気噴出孔が7噴孔ある.そのため、今後 行う複数の SOFC インジェクタでの実験との比較を行う ため、リアクタ内の平均空気流速を SOFC インジェクタ

1本の場合と7本の場合で同一にすることとした.即ち, リアクタに供給した空気流量の7分の1が,1本のSOFC インジェクタに供給された空気流量であるとして空気過 剰率を計算した.SOFCの発電による酸素濃度の低下は 本実験では影響は少ないとして無視している.なお,保 炎の成否の確認は,模擬余剰燃料に混合する水に2wt%の 割合でエタノールを混合して着色,可視化し,目視にて 行った.

表1に余剰燃料噴出細管の直径を示す.燃料流量およ び空気流量を同一条件にし、新たに製作した細管 B を組

Table 1	Diameter	of Al <sub>2</sub> O <sub>3</sub>	capillary
---------	----------	-----------------------------------	-----------

for excess-fuel injection.				
	Do, mm	Di, mm		
Capillary A	0.4	0.21		
Capillary B	1.0	0.5		

み込んだインジェクタの保炎特性を調査して既報の細管 A を組み込んだインジェクタの保炎特性<sup>G)</sup>と比較検討した.

燃料噴出細管の違いによる SOFC の発電への

影響を検討するため,空気を 1.2 NL/min, 水素を 100 NmL/min 供給し,細管 B を組み込んだインジェクタについて,リアクタ温度を常温から昇温ののち 700 ℃ で安定するまでの開回路電圧(OCV)の測定をし,こちらも既報の細管 A を組み込んだインジェクタと比較した.なお,水素の充満による事故を防止するため,常温の状態からブタン炎トーチでインジェクタに点火して実験を行った.

高温下の SOFC は燃料極に空気が触れると再酸化現象 により破損する<sup>(4)</sup>. 余剰燃料噴出細管は,燃料瞬断時など にインジェクタ出口からの SOFC 燃料極側への空気の侵 入を抑止する効果が期待される.空気の侵入により SOFC 両極の酸素濃度差が小さくなると OCV は低下し,両極と も完全に空気雰囲気になると OV になる<sup>(5)</sup>. これを利用し て発電中の YSZ 管の燃料を遮断した際の OCV の変化を 測定する燃料遮断試験を細管 A および B について測定 し,燃料極への空気の逆流に対する耐性を評価した. 評 価にあたり,細管 A を組み込んだインジェクタに対し, 空気を 1.2 NL/min,燃料の代わりに水蒸気のみを 100 NmL/min 供給した場合の OCV も計測し,この値より低 い場合に空気が逆流を起こしていると判断した.

#### 4. 実験結果および考察

図3に細管Aのインジェクタと細管Bのインジェクタ の保炎マップを示す. 燃焼場内平均空気流速 Vair および模 擬余剰燃料である余剰燃料/水蒸気混合気流速 V6%は,理 想気体を仮定し,温度を考慮した体積流量をそれぞれ燃 焼場断面積,および余剰燃料噴出細管出口面積で除して 求めた.

細管Aに比較して細管Bのインジェクタの方が,保炎 領域が広いことがわかる.これは,細管内径が広がった ことで燃焼場内に噴出される模擬余剰燃料の流速が低下 したこと,および噴出孔直径の拡大により火炎の比表面 積が減少したことが要因と考えられる.余剰燃料の流速 が同等な,細管Aの想定発電電流1.77Aの条件と細管B の想定発電電流10.6 および7.07Aの結果を比較しても, 細管Bの保炎性が優れているため,流速の影響よりも火



Capillary B (Do: 1.0 mm, Di: 0.5 mm) Fig.3 Flame-holding map.

炎の比表面積減少の影響が大きいと考えられる. 細管 A の保炎マップでは、燃料過剰率 1.25 以下や想定発電電流 1.77 A 以下の領域では保炎していないのに対し、細管 B の保炎マップではこれらの条件で保炎する条件があった.

細管 B について,想定負荷電流を更に増大させて実験 を行ったところ,想定負荷電流 42.4 A 以上,燃料過剰率 1.25 の条件で浮き上り火炎が観察された.図4 にその際 に観察された浮き上り火炎の画像を示す.このうち想定 発電電流 42.4 A の条件では,燃料過剰率を 1.5 に増大さ せると細管に火炎が付着し,再度 1.25 へ減少させると再 度浮き上がった.模擬余剰燃料の流速が高い条件であり, なおかつ,水蒸気分率が高い条件であることから,水蒸 気希釈による燃焼速度の低下と流速の増大により火炎が 浮き上がったと考えられる.本実験では燃料過剰率 1.25 がその最小値だが,より低い燃料過剰率であれば更に燃 焼速度が低下し,より低い余剰燃料流速,より低い発電 電流の条件でも浮き上り火炎が発生する可能性がある. 付着火炎の場合,細管に火炎が接していることから,火





炎の熱を受けた細管が赤熱する.一方浮き上り火炎の場 合,細管と火炎が離れているため,細管が赤熱しない.細 管 A を用いた実験では,保炎の成否を細管先端の赤熱で 判断していた.よって,図3で保炎失敗となっている条 件においても浮き上がり火炎が存在していた可能性があ る.今回,浮き上り火炎が発生する条件があることが確 認できたので,保炎の成否の判断には火炎そのものを観 察する必要があることがわかった.よって,今後の実験 では,エタノールによる着色を行い,保炎の判断を行う.

図5に、細管Bを組み込んだインジェクタの、昇温中のOCVの時間変化を示す.また、表2に既報の細管Aを 組み込んだインジェクタと細管Bを組み込んだインジェ クタのリアクタ温度700℃におけるOCVの測定結果を 示す.細管BのOCV測定においても、細管Aと同様に、

Table 2 OCV of injector and ratio from theoretical.

Injector type	OCV, V	%
Capillary A + SOFC <sup>(3)</sup>	1.065	95
Capillary A + YSZ tube $^{(3)}$	1.068	95
Capillary B + YSZ tube	1.078	96
Theoretical at 700°C	1.12	100

リアクタ温度300℃程度からOCVが上昇することが確認 でき,温度が 700 ℃ の理論値 OCV に漸近した. インジ ェクタに細管 B を用いたリアクタも細管 A と同様 SOFC の発電に適した環境を満たしていることが確認できた. 図6に燃料遮断試験時のOCVの時間変化を示す.2つを 比較すると、細管 A の方が B よりも OCV の低下の速度 が穏やかである.よって空気の逆流に対する耐性は細管 A の方が高く, 余剰燃料噴出細管の直径が逆流への耐性 に影響を及ぼすことがわかった.供給する燃料を水蒸気 のみに置き換えた場合の OCV は 780 mV だった. ここか ら,SOFC インジェクタの再酸化耐性を燃料遮断から OCV が 0.8 V 以下に達するまでの時間で評価すると、細 管Aは86秒,細管Bは16秒だった. OCV 計測中と発 電中の SOFC では、燃料極での水素の消費速度が異なる ことを考慮する必要があるが、細管Aを採用することで、 80 秒程度の燃料遮断に耐えられることがわかった.

### 5. 結言

SOFC の発電によって生ずる水蒸気を考慮した模擬余 剰燃料を用い,余剰燃料噴出細管の直径が,その噴出孔 での保炎に及ぼす影響を調べた.また,模擬 SOFC の YSZ 管の OCV 計測を定常時と燃料遮断時で行い,余剰燃料噴 出細管の直径が, SOFC の発電に適した環境かどうかを 調べた.以下に得られた知見を示す.

- 余剰燃料噴出細管として、細管 A (外直径 0.40 mm, 内直径 0.21 mm)を組み込んだインジェクタと細管
  B (外直径 1.0 mm, 内直径 0.5 mm)を組み込んだインジェクタを比較したところ、細管 B を組み込んだインジェクタの方が、保炎領域が広いことがわかった。
- 細管Aと細管Bの保炎性の違いは、流速の影響より も火炎の比表面積の影響が大きいと考えられる.
- 3) 低燃料過剰率かつ高流速の条件で浮き上り火炎が発 生することがわかった.
- 4) 細管Bを用いたインジェクタのOCVも細管A同様, 理論値に近い値であったことから、細管Bを用いた リアクタ内もSOFCの発電に適した環境であること がわかった.
- 5) 燃料遮断時の OCV の推移は,細管 B よりも細管 A の方が低下の速度が穏やかであり,細管 A の方が燃料瞬断時の空気の逆流に対する耐性が高いことがわかった.

### 参考文献

 岡井敬一,渡辺紀徳,航空機エンジン電動化の最 新研究状況,日本ガスタービン学会誌 No.43 Vol. 3: 50-55, (2015).



at fuel shutoff experiment.

- 2) 阿部翔一,野村浩司,菅沼祐介,岡井敬一,田頭剛,西沢敬,燃料電池/ガスタービンハイブリッド推進機用リアクタの燃料インジェクタの開発,日本大学生産工学部第51回学術講演会講演概要, pp..941-958, (2018).
- 3) 阿部翔一,野村浩司,菅沼祐介,岡井敬一,田頭剛,SOFC/ガスタービンハイブリッド推進機用リアクタにおける水素火炎の保炎,第59回航空原動機・宇宙推進講演会講演論文集,2C08,(2017).
- SOFC動作環境中における燃料極Ni-YSZサーメットの機械特性評価、日本機械学会論文集 (A編) 78 巻787号, pp..349-360, (2012)
- 株式会社 エムシステム技研,計装豆知識 | ジルコ ニア式酸素濃度計の話,(1994),<u>https://www.m-system.co.jp/mstoday/plan/mame/b\_sensor/9407/index\_.html</u>,(参照2019-10-19).