余剰燃料噴出細管を備えた円筒 SOFC 燃料極で燃料遮断後に 再酸化損傷が起こるまでの猶予時間に及ぼす細管形状の影響

日大生産工(院)	〇井上 侑太	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

1. 緒言

国際航空運送協会(IATA)は、2050年まで に炭素ネット排出量をゼロにする目標を発表 した. IATAは2009年に50年までに排出量を 2005年比で半減させる目標を打ち出していた が、2021年度に発表された目標はその目標を 大幅に高めた形になる.しかしながら、バイオ マス燃料の利用や燃料電池の実用化には未だ 至っていない. そこで現在, 技術開発の一環と して燃料電池の実用化に向けた研究・開発が進 んでいる. 中でも固体酸化物形燃料電池 (SOFC: Solid Oxide Fuel Cell) は発電効率 が高く、注目されている. JAXAは、SOFCと ガスタービン(GT)を複合させ推進力を得る 電動航空機の構想を発表している²⁾. エアバス 社は水素を燃料としてガスタービン (Gas Turbine)と燃料電池を作動させ、それぞれか ら動力と電力を得る航空機を2035年までに実 用化させる計画を発表している³⁾.

SOFCは高発電効率であるが、その特性上、 燃料の水素を使い切ることはできず余剰分を 未使用のまま排出してしまうという問題点が ある. そこでGTと組み合わせることで、コー ジェネレーションシステム化し、SOFCから排 出された余剰燃料を燃焼させエネルギーを回 収することで、システム効率の向上を狙う方法 が考案されている.また、SOFCの運転温度は 700℃程度と高温となる性質上,排気も高温で あるので、GTでのエネルギー回収に向いてい る. さらに, SOFCの発電モジュールと余剰燃 料の燃焼器を一体化(リアクタ化)することで システムの小型・軽量化が可能になる. 航空機 にSOFC/GTハイブリット推進システムを搭載 するにあたってシステムを小型・軽量化するこ とは、その実現を左右する重要な技術である. しかしながら一体化することで,燃料の供給が 遮断した際に、空気がSOFC内部(燃料極側) に侵入するまでの時間が短くなる. 作動温度下 にあるSOFC燃料極に空気が接触すると、燃料 極材料であるニッケルが酸化を起こし膨張・破



Fig. 1 SOFC reactor.

損を引き起こす危険がある.したがって,燃料 供給停止後にSOFC内に空気(酸素)が侵入す るまでの猶予時間を調査することは安全設計 に際して重要である.しかしながら,燃料極が 酸化してしまったSOFCは再利用できないた め,実験に費用と時間がかかってしまう.そこ で本報では実験室規模で製作したSOFCリア クタに模擬SOFCを設置し実験を行った.その 結果を踏まえて現象のモデル化を行ったので 報告する.

実験装置

Fig.1に実験に使用した実験室規模SOFCリ アクタの概略を示す.SOFCリアクタはSOFC, 余剰燃料噴出細管(インジェクタ),燃焼器, および加熱用電気ヒータから構成され,燃料供 給による発電と余剰燃料の燃焼を同時に行う ことが可能な装置である.SOFC燃料極は再酸 化反応を起こし破損する可能性がある.そこで

Effect of the shape of micro tube-injector for excessive hydrogen on window time from fuel cutoff to re-oxidization damage of an anode of tubular SOFC

Yuta INOUE, Hiroshi NOMURA, Yusuke SUGANUMA and Keiichi OKAI

本報では、SOFCの代わりに、イットリア安定 ジルコニア(Yttria Stabilized Zirconia)を用 いた.YSZは化学的に安定であり、SOFCの電 解質に利用される材料である.本報では円筒型 のYSZを外直径8 mm、内直径5 mm、長さ40 mmに加工して使用した.また、YSZはSOFC と同様に起電力が発生する.この起電力を測定 するために、YSZ管の内面・外面にそれぞれ カーレントコレクタが設置されている.カーレ ントコレクタには白金/ロジウム線(ロジウム 20%)を使用し、YSZ管への固定は負極(燃料 極)側では白金ペーストを、カソード(空気極) 側ではLSM-GDCペーストを用いた.

また本報の装置では保炎器として、インジェ クタを使用している.実験に用いたインジェク タの概略をFig.2に示す.SOFC端面で余剰燃 料が燃焼すると、端面に付着した火炎からの熱 負荷や、空気の侵入によってSOFCが破損する. そこでSOFC先端にセラミック製のアダプタ とアルミナ製細管で製作したインジェクタを 装着し、それらを防止した.

燃焼器上部は、保炎の様子を確認できるよう 石英ガラス製の円筒を設置した.またSOFCが 作動温度に達するようリアクタ全体が電気 ヒータによって加熱されている.また、燃料や 空気も電気ヒータで予熱することで流量に よって温度が変化することを防いだ.

3. 実験方法

実験装置に空気および水素を供給し、SOFC の作動温度である700℃までSOFCリアクタを 電気ヒータで加熱する.昇温中に排出される水 素はブタン・トーチを用いて強制点火し, 燃焼 させる.昇温完了後,YSZ管内に供給する燃料 (水素/水蒸気混合気)の水蒸気モル分率を6 mol%に調整する.この際,燃料流量は100 NmL/min とした. 最後に、ポテンショ・ガル バノスタット(AMETEK社製VersaSTAT4-200) を用いてYSZ管の開回路電圧 (OCV: **Open Circuit Voltage**)の計測を開始し、燃料 を遮断する. 遮断後, インジェクタ出口から大 気中の酸素が濃度拡散によってYSZ管内に侵 入し水素と反応することで、OCVが低下する. OCVは水素を供給している場合は1.1 V程度、 水蒸気のみが供給された場合,0.78V程度とな る⁴⁾. したがってOCVが0.78 Vを下った場合, 酸素がYSZ管内に存在していると考えること ができる. そこで燃料遮断からOCVが0.8 Vを 下回るまでの時間を猶予時間と定義し, 計測し た.







4. 実験結果および考察

燃料遮断後のOCV履歴をFig.3に示す.OCV は、燃料遮断直後から0.7 s間変化しないが、そ の後、急速に低下すする.ただし、その低下速 度は徐々に一定値に収束する傾向を示す.しか しながら、OCVが0.8 Vを下回ると、先ほどよ りもさらに急速かつ大幅にOCVが変化し、 0.25 VまでOCVが低下する.その後、OCVは0 に向かって徐々に低下した.本報で使用した YSZ管とインジェクタの組み合わせの場合、猶 予時間は1回目33.4 s、2回目32.3 s、3回目33.0 sであった.

燃料遮断直後からの0.7 s間にOCVが変化し ない時間がある.これは酸素や窒素がインジェ クタ内を拡散するのにかかる時間と考えられ る.したがって燃料遮断から0.7 s経過後,酸素 がYSZ管内に到達し水素と反応することで, YSZ管内ガスの組成が変化し,OCVの低下が 始まったと考えられる.





続いて、空気がYSZ管内に到達してからの YSZ管内のガス組成の変化を考える.モデル図 を Fig.4 に示す. C_x は各ガスのモル濃度 [mol/m³], p_x は各ガスの分圧 [Pa], tは空気が YSZ管内に到達してからの経過時間 [s]を表し ている.今回、各ガスの移動はインジェクタ内 の濃度拡散のみによって発生するものとして、 対流は無視した.また、現象を単純化するため、 YSZ管内は濃度が一様な強拡散場とした.また 化学反応速度は拡散に比べて十分に速いとし た.したがって、基礎方程式は

$$C_{H_2} + C_{H_20} + C_{N_2} + C_{O_2} = \frac{p}{R_0 T}$$
(1)

$$AD_{N_2}\chi \frac{C_{N_2}^o - C_{N_2}}{L} = V \frac{dC_{N_2}}{dt}$$
(2)

$$AD_{O_2}\chi \frac{C_{O_2}^o - C_{O_2}}{L} = -2V \frac{dC_{H_2O}}{dt} \qquad (3)$$

で表せる. ここで R_0 :一般ガス定数 [kJ/molK], T:温度 [K], pは全圧 [Pa], A:通路断面積 [m²], D_x :拡散係数 [m²/s], χ :形状係数 [-], L:通路長さ [m], V:体積 [m³]である. (2)式を C_{N_2} について整理すると,

$$\frac{dC_{N_2}}{dt} + \frac{AD_{N_2}\chi}{VL}C_{N_2} = \frac{AD_{N_2}\chi}{VL}C_{N_2}^o \qquad (4)$$

となる. ここで
$$\frac{AD_{N_2}\chi}{VL} = a_N$$
とおくと

$$\frac{dC_{N_2}}{dt} + a_N C_{N_2} = a_N C_{N_2}^o \tag{5}$$

となる.したがって窒素濃度 C_{N_2} は積分定数 Z_1 を用いて,

$$C_{N_2} = Z_1 e^{-a_N t} + C_{N_2}^o \tag{6}$$

で表される. ここでt = 0のとき $C_{N_2} = 0$ である ので $Z_1 = C_{N_2}$ となる. よって窒素モル濃度は

$$C_{N_2} = C_{N_2}^o (1 - e^{-a_N t}) \tag{7}$$

となる.

侵入した酸素は速やかに水素と反応すると 仮定すると(3)式は次のようになる.

$$AD_{O_2}\chi \frac{C_{O_2}^o - 0}{L} = -2V \frac{dC_{H_2O}}{dt}$$
(8)

これを
$$-\frac{2AD_{o_2}\chi}{VL}C_{o_2}^o = a_o$$
とおいて整理すると,

$$\frac{dC_{H_2O}}{dt} = a_o \tag{9}$$

となるので、水蒸気濃度 C_{H_2O} は積分定数 Z_2 を用いて

$$C_{H_20} = a_0 t + Z_2 \tag{10}$$

となる. ここでt = 0のとき $C_{H_20} = C_{H_20}^o$ であるので $Z_2 = C_{H_20}^o$ となる. よって水蒸気モル濃度は

$$C_{H_20} = a_0 t + C^o_{H_20} \tag{11}$$

となる.

したがって水素モル濃度は,

$$C_{H_2} = -C_{N_2}^o (1 - e^{-a_N t}) - a_o t + \frac{p}{R_0 T} - C_{H_2 O}^o (12)$$

で与えられる.

ここでp = 101.3 kPa, $R_0 = 8.3144$ J/molK, T = 973.15 K, 大気中窒素濃度を78.1 mol%, YSZ管内水蒸気濃度を6 mol%とすると各式は

$$C_{H_20} = a_0 t + 0.751 \tag{13}$$

$$C_{N_2} = 7.78(1 - e^{-a_N t}) \tag{14}$$

$$C_{H_2} = -7.88(1 - e^{-a_N t}) - a_o t + 11.8 \quad (15)$$

となる.

今回のモデルを検証するために各ガス濃度 よりネルンストの式を用いてOCVを算出し実 験結果と比較した.計算に用いたネルンストの 式を以下に示す.

$$E = \frac{-\Delta G}{n_e F} + \frac{R_0 T}{n_e F} ln \left(\frac{C_{H_2} C_{O_2}^{0.5}}{C_{H_2 O}} \right) - E_{loss}$$
(16)

ここで、 $-\Delta G$: ギブスエネルギーの変化量 [J/mol], n_e :反応に係る電子の数, F:ファラデー 定数 [C/mol], E_{loss} :電圧補正値(本報では0.062) [V]である.

以上のモデルを用いて各ガス成分濃度および OCV を求めた.結果を Fig.5 に示す.今回,各 係数は前半で OCV が良く実験値に一致する a_0 = 0.084 mol/sm³, a_{λ} = 0.48 s⁻¹ とした. Fig.5 よ り,燃料遮断後から 20 s 程度までは OCV が良 く一致していることがわかる.しかしながら,水 素モル濃度が低い領域では OCV が全く異なる. これは,水素モル濃度が低下したことで,燃料極 内に侵入してきた酸素が速やかに水素と反応し なくなったことが原因であると考えられる.

OCV が実験値から 3%乖離する時点の水素モル 分率は 2.23 mol%である. これまでは、OCV が 0.8 V を切り急速に低下するまでの時間を猶予 時間とし、それ以前であれば侵入してきた酸素 は YSZ 管内の水素によって反応・消費されるた め再酸化の危険は少ないと考えてきた. しかし ながら、実際にはそれよりも早い水素モル濃度 0.376 mol/m³の段階(水素モル分率が 3 mol%未 満になる段階)から YSZ 管内の酸素モル濃度が 上昇し始めていると考えられる. したがって, 猶 予時間はOCVがよく一致した区間、すなわち酸 素が速やかに消費される状態である水素モル分 率が3 mol%以上を維持できる時間とするのが 良いと考えられる. この考えに基づいて猶予時 間を計測し直した結果、平均猶予時間は 21.1 s であった.

5. 結言

内部に水素燃料を流す形式の円筒SOFCに 細管インジェクタを取り付けた条件で,燃料遮 断から再酸化損傷が起こるまでの猶予時間を 推定し,モデルとの比較を行い,検証を行った. 得られた知見を以下に示す.



- (1) 燃料遮断後の各ガス成分濃度について、 インジェクタ内の濃度拡散に基づいて 考えることで水素モル分率3 mol%以上 の領域で良く一致するモデルを作るこ とができた。
- (2) 燃料遮断から燃料極再酸化までの猶予時間は、YSZ管内の水素モル分率が3 mol%以下になるまでの時間として評価するのが.

謝辞

本研究はJSPS科研費15K06608の助成を受けたものである. ここに感謝の意を表す.

参考文献

- The official website of the Nobel Prize, Press release: The Nobel Prize in Physics 2021 , (2021) https://www.nobelprize.org/prizes/physi cs/2021/press-release/, (参照2021-10-11).
- JAXA 航空技術部門,第3回「JAXAが描く 未来の電動航空機~エミッションフリー 航空機~」|特集「電動航空機」|,(2019) https://www.aero.jaxa.jp/spsite/eclairsp/ emission_free.html,(参照2021-09-10).
- BBC News, Airbus looks to the future with hydrogen planes, (2020) https://www.bbc.com/news/business-54242176, (参照 2020-10-9)
- 4) 阿部翔一,野村浩司,菅沼祐介,岡井敬一, 田頭 剛,航空機用SOFC/ガスタービン複 合発電機のモデルリアクタにおける保炎 の観察,第57回燃焼シンポジウム,2019 年11月22日,札幌.