■原著論文/ORIGINAL PAPER■

# 移動する非予混合エッジフレームの局所伸長率

Local Stretch Rates at Non-stationary Non-premixed Edge Flames

滝田 謙一\*・細川 淳一・望月 宏朗

TAKITA, Kenichi\*, HOSOKAWA, Junichi, and MOCHIZUKI, Hiroaki

東北大学大学院工学研究科 〒980-8579 仙台市青葉区荒巻青葉 6-1-1 Tohoku University, 6-1-1 Aoba, Aramaki, Sendai 980-8579, Japan

2009 年 7 月 31 日受付; 2009 年 10 月 17 日受理/Received 31 July, 2009; Accepted 17 October, 2009

Abstract : An experimental study about effects of unsteadiness on extinction behavior of counterflow non-premixed edge flame was conducted. The counterflow non-premixed edge flame was established in the flow field with non-uniform stretch rate distribution between inclined counterflow slot-jet burners. Changes in the flow velocity, fuel volume ratio and fuel mass flux at the burner exit resulted in propagation of the edge flame. The propagation velocity of the flame edge was measured and the local stretch rate at the flame edge of the non-stationary edge flame was compared to that of the stationary edge flame. Experimental results showed the propagation velocity of the edge flame was in proportion to the rate of change in flow conditions. There was no difference between ignition mode in which the edge flame propagated toward a high stretch side and extinction mode in which the edge flame propagated toward a low stretch side. The local stretch rate at the flame was the same as that of the stationary edge flame in all experimental conditions. It was noted that these results were obtained in the flow field with a relatively small rate of change in the flow condition.

Key Words : Edge flame, Local extinction, Stretch rate, Methane

# 1. 緒言

乱流燃焼解析に用いられるフレームレットモデル[1]で は、乱流火炎を微小な定常層流火炎の集合体と考え、混合 分率やスカラ消散率等をパラメータとしてデータベース化 した火炎片ライブラリを参照して, 各火炎片の物理量を算 出し乱流火炎全体を構築していく、データベースとして一 様な伸長を受ける定常対向流火炎の計算結果が用いられる ことが多いが、時間的、空間的に変動する乱流火炎の火炎 要素として、どの程度の乱流強度まで妥当なモデルである かは必ずしも明らかではない. Shay and Ronney [2]は乱流 火炎における火炎面に沿う伸長率の変化率が伸長率自身と 同程度の大きさになりうることを示し、伸長率が空間的に 変化する対向流場でのエッジフレームの消炎伸長率を測定 し、伸長率勾配の影響を調べている。著者らも同様な伸長 率勾配を有する対向流場に形成されたエッジフレームの エッジ部火炎構造やエッジ部局所伸長率を調べてきた [3-5]. 乱流燃焼場においては、時間的にも火炎近傍の濃度

\* Corresponding author. E-mail: takita@scrj.mech.tohoku.ac.jp

場,速度場が激しく変動しており,それらの変動が火炎片 に及ぼす影響を調べることはフレームレットモデルの改 良,適用範囲の拡大に重要となる.従って,空間的に一様 な伸長を受ける対向流平面火炎を対象に,流速(伸長率)変 動[6-8]や燃料濃度の変動[9]に対する火炎の応答性が多く研 究されている.同様に,一様な伸長を受ける対向流火炎に 局所的な噴流を衝突させることなど[10-15]により,局所消 炎を起こし,エッジ火炎を形成させて,局所火炎構造やエッ ジフレームの伝播速度[13-15]を調べる試みが近年なされて いる.そのような動的な火炎片の性質において,「変動に 伴い,火炎片が移動(伝播)している場合に,その火炎片の 消炎伸長率が定常な火炎片の消炎伸長率に等しいか異なる のか」は大変興味深い問題であり,本研究の主題である.

本研究では、伸長率勾配を有する場において非予混合 エッジフレームを形成した後、バーナ出口流速または燃料 濃度を変化させて、エッジ部を移動(伝播)させ、エッジフ レームの動的挙動の解明をめざした。形成された非定在 エッジフレームのエッジ部の移動速度を計測し、さらに エッジ部の局所伸長率を算出し、定在エッジフレームの局 所伸長率と比較した。

Fig.1 Experimental apparatus

Signal

PC with D/A

N

Air

 $H_4$  or  $C_3H_3$ 

MFC Regulator Gas Bomb

### 2. 実験装置および実験方法

図1に実験装置の概略を示す.実験に用いたバーナは出 口断面が寸法10mmx50mmの矩形で,厚さの異なる固定 冶具により傾斜角をつけて対向させた.上側バーナから空 気,下側バーナからは窒素で希釈した燃料流を同流速で流 出,衝突させた.バーナ内には整流のためガラスビーズお よびハニカムが装入されている.パーナ長手方向の流れは 冶具により遮断されている.2つのバーナ間の傾斜角(θ) は3,6,9度の3種類とし,傾斜角によらず左側冶具(高 伸長率側)の厚さ(バーナ間距離)は5mmとなるようにし た.上下主流バーナの両側面には外部空気との二次燃焼を 避ける目的で副流として窒素を主流と同流速で流した.各 ガスの流量はパソコンにより制御されたマスフローコント ローラにより調整した.

本実験では着火器を用いて着火,定在する定常非予混合 エッジフレームを形成した後,3種類の方法でバーナ出口 条件を変化させてエッジフレームを移動させ,動的挙動を 調べた.まず,下側バーナから流出する燃料の体積分率 R [%]を一定にし,バーナ出口流速 U [cm/s]を線形的に変化 させた.バーナ出口流速の変化は伸長率の変化をもたらす. 流速変化率(加速度)a [cm/s<sup>2</sup>]の最大値は±0.60 cm/s<sup>2</sup>に設定 した.次に,バーナ出口流速を一定とし燃料体積分率を線 形的に変化させた.この場合,燃料流の密度変化による影 響は極めて小さく伸長率は一定と考えられ,混合分率のみ が変化することになる.最大の燃料体積分率の変化率は±1.0 [%/s] に設定した.さらに,火炎面への燃料質量流束 qf [kg/ m<sup>2</sup>s] が一定になるように,バーナ出口流速と燃料体積分率 を同時に変化させる実験も行った.この場合,バーナ出口 流速の増加に伴い,燃料体積分率を減少させた.

バーナ間に流れ方向にほぼ一様なエッジフレームが形成 され、それを CCD カメラで撮影、記録した.バーナ出口 面の延長線上の交点からの距離をエッジ部の位置 r として 求め、その時間履歴からエッジ部移動速度を算出した.さ



Fig.2 Image of direct emission from stationary edge flame (R=30%, U=17.5cm/s)

らに移動するエッジ部の局所伸長率 S<sub>e</sub> [1/s] を測定し,定 在エッジフレームの局所伸長率と比較した.局所伸長率は バーナ出口流速,エッジ部におけるバーナ間隔 d<sub>e</sub> [cm],下 側,上側バーナそれぞれから流出する気体の密度  $\rho_1$  [kg/m<sup>3</sup>], $\rho_u$  [kg/m<sup>3</sup>] から,以下の式[16]で求めた.

$$\mathbf{S}_{e} = \mathbf{U} \left[ 1 + \left( \rho_{1} / \rho_{u} \right)^{1/2} \right] / \mathbf{d}_{e}$$
(1)

なお,エッジ部から固定冶具への熱損失の影響が無視できるようにエッジ部と左側冶具面との距離が 1.0 cm 以上離れている場合のみをデータとして採用[3]した.

# 3. 実験結果および考察

#### 3.1. 定在エッジフレームの特性

本節では,移動(伝播)するエッジフレームの特性を調べ る前に,比較対象とする定在(静止)しているエッジフレー ムの性質を調べる.

### 3.1.1. 火炎エッジ部形状

図2にバーナ傾斜角6度,バーナ出口流速U=17.5 cm/s におけるメタン燃料(R=30%)の定在エッジフレームの自 発光を撮影した直接写真から求めた輝度分布を示す。図中 の直線は下側バーナ外縁を示している。本研究の実験範囲 における量論混合分率 (Zst) の値は常に 0.5 より小さいた め、火炎は常に空気側に形成される.バーナ間隔の狭い高 伸長率側 (左側) に形成されているエッジ部は伸長による消 炎,低伸長率側(右側)に形成されるエッジ部は固定冶具へ の熱損失により消炎がもたらされたものである。本研究の 対象とするのは伸長により消炎する左側エッジ部である. エッジ部においてはわずかに輝度値の減少が見られるもの の,他の火炎部分と比較して大きな変化は見られなかった. 燃料ルイス数の異なるプロパンのエッジ火炎についてもほ ぼ同様な結果であった。予混合エッジフレームでは、燃料 ルイス数によって火炎形状が異なることが報告[3,5,17,18] されており対照的な結果となった.また、火炎形状に関し てはバーナ傾斜角の影響は現れなかった.

#### 3.1.2. エッジ部局所伸長率

定在する火炎エッジ部における局所伸長率を測定した. 図3にはメタンのエッジフレームのエッジ部局所伸長率への燃料体積分率の影響を各バーナ傾斜角に対して示した.

Air

Fuel+N<sub>2</sub>

Shroud Flow



Fig.3 Comparison of extinction stretch rates for planar counterflow flames and local stretch rates at flame edge of edge flames

同時に傾斜角を0度とした平面対向流火炎の消炎伸長率 (図中, plane)についても示してある.バーナを傾斜した場 合と条件を同じにするため,傾斜角度が0度の場合もバー ナ両端を固定冶具で支えた.平面対向流火炎の消炎伸長率 はバーナ間隔(d)によらず,燃料体積分率に対してほぼ一 定値となる.一方,エッジ火炎のエッジ部局所伸長率は平 面火炎の消炎伸長率カーブの延長線より小さめの値とな り,さらに,バーナ傾斜角が小さいほど大きい結果となっ た.バーナ傾斜角へのエッジ部局所伸長率の依存性が現れ たが,その理由は十分にわかっていない.火炎安定性への 伸長率勾配の影響が現れたことや流れ場における圧力分布 の影響等考えられるが,本研究の目的が移動(伝播)してい る場合と静止している場合のエッジ部の局所伸長率の比較 であるため,詳細は別報で調査するものとする.

伸長率場,濃度場の変動に伴い移動するエッジフレーム の性質を調べる前段階として,平面対向流火炎の消炎につ いて考察する.非予混合の平面対向流火炎についての解析 的研究[1]において,各化学種の拡散係数 (D) が等しい,ル イス数が1である等の近似を行うことにより,次のような スカラ消散率 (χ) が火炎片の消炎を決定する重要なパラ メータであることが明らかにされている.

$$\chi(\mathbf{Z}) = 2\mathbf{D} \left| \nabla \mathbf{Z} \right|^2 \tag{2}$$

$$\chi(\mathbf{Z}) = \mathbf{S} \cdot \exp\left(-2\left[\operatorname{erfc}^{-1}(2\mathbf{Z})\right]^{2}\right) / \pi$$
(3)

上式でSは伸長率, erfc は補誤差関数である.火炎面にお ける混合分率の値 $\chi(Z_{st})$ が臨界値 $(\chi_q)$ に達すると消炎に至 ると考えられる. $Z_{st}$ は以下のように求められる.

$$Z_{st} = \left[1 + \nu Y_{F,1} / Y_{O,2}\right]^{-1}$$
(4)



Fig.4 Relation between mixture fraction (Z) and scalar dissipation rate  $(\chi)$ 

上式において、v は量論混合比における燃料/酸素質量比, Y<sub>F,1</sub>, Y<sub>0.2</sub> は燃料流中の燃料質量分率,酸化剤流中の酸素質 量分率である.結局,消炎伸長率は伸長率と混合分率の関 数として表される.(3)式より,伸長率つまりはバーナ出 口流速の増加はスカラ消散率を増加させるため,消炎時の スカラ消散率が一定であるならば,バーナ出口流速を増加 させるとエッジ部は低伸長率側つまりはバーナ間隔が大き い側に移動する.この移動モードを消炎モードと定義する. 逆にバーナ出口流速を減少させると,高伸長率側つまりは バーナ間隔が小さい側に移動する.この移動モードを着火 モードと定義する.

図4に式(3)よりSを一定として、Zと $\chi$ の関係を計算 した結果について示す.Sの値には本実験における代表値 を代入した.本実験においては、常にZ<0.5 で火炎は空 気側に形成されるが、そのような条件ではZの減少は $\chi$ の 減少をもたらす.(4)式より燃料濃度 Y<sub>F1</sub>の増加が Z<sub>st</sub>の減 少をもたらすため、結局、燃料濃度の増加により $\chi$ は減少 する.消炎時の $\chi_q$ が一定であるなら、燃料濃度の増加に より消炎伸長率の許容値が大きくなり、消炎伸長率が大き くなる.従って、燃料濃度の増加によりエッジ部は高伸長 率側に移動する着火モードを呈し、燃料濃度が減少する場 合には、消炎モードとなる.

定在するエッジフレームのエッジ部局所伸長率の燃料体 積分率,バーナ出口流速への依存性を調べた結果を図 5, 図 6 に示す.本実験装置においては,エッジ部局所伸長率 は燃料体積分率,バーナ出口流速の増加と共に増加する正 の相関結果が得られた.結局,火炎面に流入する燃料質量 流束に依存することがわかった.図 7 は燃料質量流束に対 して各実験のエッジ部局所伸長率をプロットしたものであ る.燃料質量流束をパラメータとすることにより,バーナ 出口流速を一定にして燃料体積分率を変化させた実験,燃



 $\label{eq:Fig.5} Fig.5 \quad \mbox{Relation between exit flow velocity (U) and local stretch rate (S_e)} \\ at flame edge of stationary edge flame$ 



 $\begin{array}{ll} \mbox{Fig.6} & \mbox{Relation between fuel volume ratio (R) and local stretch rate (S_e)} \\ & \mbox{at flame edge of stationary edge flame} \end{array}$ 

料体積分率を一定にしてバーナ出口流速を変化させた実 験,および燃料質量流束が一定となるようにそれらを同時 に変化させた実験の消炎曲線が,バーナ傾斜角が同じなら ば1本の曲線に整理できることがわかった.以上の傾向は, 燃料ルイス数の異なるプロパンに対しても全く同様であっ た.

# 3.2. 非定在エッジフレームの特性

本節では、バーナ出口流速、燃料体積分率、燃料質量流 束等を時間的に変化させてエッジフレームを移動させ、移 動するエッジフレームの火炎エッジ部の特性を調べた. バーナ出口流速、燃料体積分率の変化は式(3)で表される ように平面火炎の消炎の因子である伸長率、量論混合分率 の変化をもたらし、それらがエッジ部局所伸長率にどのよ うな影響を及ぼすかを明らかにする.



Fig.7 Relation between fuel mass flux (qf) and local stretch rate (Se) at flame edge of stationary edge flame

#### 3.2.1. 火炎エッジ部形状

図 8, 図 9 に移動するエッジフレームのエッジ部を瞬間 的に撮影した直接写真から求めた輝度分布を示す. 図 8 は 消炎モード,図 9 は着火モードの結果であり,静止したエッ ジフレームの結果である図 2 と同じバーナ傾斜角度 6 度, メタン燃料濃度 R = 30 % である. それぞれバーナ出口流速 を加速度 0.60 cm/s<sup>2</sup>, -0.60 cm/s<sup>2</sup> で線形的に変化させてエッ ジフレームが移動している時に撮影を行っている. 図 2 の 静止するエッジフレームと比較して,火炎形状,エッジ部 輝度分布にほとんど変化が無い結果となった. 着火モード と消炎モードにおける差異も現れなかった. プロパンを燃 料としたエッジフレームについても同様の傾向であった.

### 3.2.2. 非定在エッジフレームの移動速度

バーナ出口流速、燃料体積分率、燃料質量流束を一定加 速度で変化させた時のエッジ部移動速度を測定した.図10 はバーナ出口流速を変化させた時のエッジ部位置の時間履 歴である.メタンの燃料濃度 R = 30 %, バーナ傾斜角度 6 度の結果である。バーナ出口流速の変化に遅れなしにエッ ジ部の移動が開始しているのがわかる.バーナ出口流速が 増加していく正の加速度の場合, エッジ位置は増加つまり は低伸長率側に移動する消炎モード、負の加速度に対して はエッジ位置は減少つまりは高伸長率側に移動する着火 モードを示す。加速度が大きいほど移動速度も大きく、ま たほぼ一定の速度で移動しているのがわかる。実験におい ては移動開始と移動終了時におけるバーナ出口流速の条件 を固定して行ったため、各加速度の実験に対して、少しの オーバーシュート,アンダーシュートは見られるものの, 同じ位置で火炎が静止している。燃料体積分率、燃料質量 分率の時間変化に対しても同様に一定速度でエッジ部が移 動し、その変化率が大きいほど、移動速度も大きくなる結 果となった.



Fig.8 Image of direct emission from non-stationary edge flame in extinction mode (R=30%,  $\theta$ =6 deg., a=0.60cm/s<sup>2</sup>)



Fig.9 Image of direct emission from non-stationary edge flame in ignition mode (R=30%,  $\theta$ =6 deg., a=-0.60cm/s<sup>2</sup>)



Fig.10 Time histories of edge flame positions under constant fuel volume ratio (R=30%,  $\theta$ =6deg.)

図 11 には図 10 に示されるようなエッジ部位置の時間履 歴から算出したエッジ部移動速度と加速度の関係を示す. 図から、エッジ部移動速度はバーナ出口速度の加速度にほ ぼ比例するのがわかる.また、着火モードと消炎モードに おける移動速度の大きさに差は見られない。バーナ傾斜角 に対しては、傾斜角が小さいほうが移動速度がやや大きく なる傾向が見られた。これらの特性はプロパンを燃料とし た同様の実験でも同じであった.図12には燃料体積分率 を変化させた実験におけるエッジ部移動速度のバーナ傾斜 角への依存性を示す。エッジ部移動速度が燃料体積分率の 変化率 (dR/dt) に比例する点,着火モードと消炎モードで 移動速度の大きさに差がない点についてはバーナ出口流速 を変化させた実験と同じである. バーナ出口流速を変化さ せた場合に比べて, バーナ傾斜角への依存性がより明確に 現れている。傾斜角が小さいほど、エッジ部移動速度は大 きくなる傾向となった.

傾斜角のない一様伸長場に形成されたエッジフレームの



Fig.11 Dependence of velocity at flame edge on acceleration under constant fuel volume ratio (R=30%)



Fig.12 Velocities at flame edge under constant exit flow velocity (U=20.0 cm/s)

伝播速度計測においては、着火モードと消炎モードに差が あることが報告[14,15]されており、特に消炎モードにおけ る伝播速度が極端に大きくなることが報告されている.本 研究においては、伸長率勾配の存在がそのような大きな伝 播速度を妨げていると考えられる.傾斜角度が小さいほど、 一様伸長場に近づき、移動速度が大きくなることが予想さ れる.

### 3.2.3. 非定在エッジフレームの局所伸長率

移動するエッジフレームのエッジ部局所伸長率を測定 し、定在するエッジフレームのエッジ部局所伸長率と比較 した.図13はバーナ出口流速を変化させた場合、図14は 燃料体積分率を変化させた場合の燃料質量流量に対する エッジ部局所伸長率を示す.燃料はメタン、バーナ傾斜角



Fig.13 Comparison of local stretch rates at flame edge between stationary and non-stationary edge flames under constant fuel volume ratio (R=30%)



Fig.14 Comparison of local stretch rates at flame edge between stationary and non-stationary edge flames under constant exit flow velocity (U=20.0cm/s)

は6度である.●のデータは定在エッジフレームのエッジ 部局所伸長率である.図から、本実験におけるバーナ出口 流速の変化率、燃料体積分率の変化率において、エッジ部 局所伸長率は定在エッジフレームの値と差がないことがわ かる.また、着火モードと消炎モードとの差も現れなかっ た.図15は燃料質量流束を一定に保ちながら、エッジフ レームを移動させた場合のエッジ部局所伸長率をバーナ出 口流速に対してプロットしたものである.燃料質量流束を 一定にすると、エッジ部局所伸長率も一定値となる.図15 においても、エッジ部局所伸長率がバーナ出口流速の加速 度の値によらず、定在エッジフレームの局所伸長率に一致



Fig.15 Comparison of local stretch rates at flame edge between stationary and non-stationary edge flames of CH₄ fuel under constant fuel mass flux (qr=0.050kg/m<sup>2</sup>s, R=30%)



Fig.16 Comparison of local stretch rates at flame edge between stationary and non-stationary edge flames of C<sub>3</sub>H<sub>8</sub> fuel under constant fuel mass flux (qr=0.070kg/m<sup>2</sup>s, R=15%)

した. 図 16 は図 15 と同様な実験を燃料をプロパン (R=15%) として行った場合のエッジ部局所伸長率の測定結果である. 燃料をプロパンとした場合も,メタン同様,移動するエッジフレームのエッジ部局所伸長率は静止しているエッジフレームの値に等しく,モードへの依存性も現れなかった.

上記のように本実験で設定したバーナ出口流速,燃料体 積分率の変化率においては,移動するエッジフレームの エッジ部局所伸長率と定在しているエッジフレームのエッ ジ部局所伸長率は等しいという結果であった.

本研究におけるバーナ出口流速や燃料体積分率の変化率 を見積もる.バーナ出口流速を変化させた場合の局所伸長 率の変化率は式(1)から,以下のように求められる. 一方,燃料体積分率を変化させた場合のエッジ部局所伸長 率の変化率の導出には以下のような近似を適用する.

$$dS_{e}/dt = \Delta S_{e}/\Delta t = (\Delta S_{e}/\Delta R) \cdot (dR/dt)$$
(6)

(6) 式における ΔSe/ΔR の値は 図 6 の結果を線形と仮定し 代入する。(5),(6) 式に本研究の変化率を代入して、大よそ の伸長率の変化率を求めると、傾斜角度6度の場合、バー ナ出口流速を変化させた場合の最大変化率が±2.0 s<sup>-2</sup>,燃料 体積分率を変化させた場合の最大変化率が±1.5 s<sup>-2</sup> 程度で あった。単位時間当たりの伸長率の変化率の局所伸長率に 対する比 4S/Se はそれぞれ, ±5.7 %, ±3.1 % 程度であった. △S/Seの最大値はプロパン燃料を用いて傾斜角度を9度に 設定した実験で得られるが、それでも±8%程度であった。 対向流火炎の非定常特性を調べる研究[6-8]では、本研究よ りもはるかに大きな伸長率の変化率に対する火炎の応答性 が調べられている. エッジ部の移動方向は火炎面方向であ り、通常の対向流火炎の実験と一概に比較することは困難 であるが、例えば文献[7]における速度変化率を見積もると  $O(10^2)[s^{-2}] \sim O(10^4)[s^{-2}]$ であり、 $O(10^2)[s^{-2}]$ の変化率に対し ても非定常性が現れている。O(10<sup>2</sup>)[s<sup>-2</sup>] 程度の大きな変化 率に対して、エッジ部の挙動を調べることが次のステップ である.

また,著者らの予混合エッジフレームの実験[18]におい ては,速度変化率が本研究と同程度であったにもかかわら ず,予混合エッジフレームの消炎伸長率は着火モードでわ ずかに増加,消炎モードでわずかに減少するという結果が 得られており,対照的な結果となった.

# 4. 結論

本研究では比較的小さい変動量で流入条件が変化する流 れ場中を移動する非予混合エッジフレームのエッジ部の特 性を調べ,定在エッジフレームと比較した.得られた結論 は以下のようである.

- (1) バーナ出口条件の変化に対して、エッジフレームは遅 れなしに応答し、その移動速度は変化率に比例した.
- (2)移動するエッジフレームのエッジ部局所伸長率は、定 在するエッジフレームのエッジ部局所伸長率と同じ値 であった。
- (3)本実験のような伸長率勾配のある流れ場を移動する エッジフレームにおいては、高伸長率側に移動する着 火モードと低伸長率側に移動する消炎モードにおいて 伝播速度等に差はなかった。
- (4) 非予混合エッジフレームの場合,エッジ部の火炎形状, 伝播特性等に燃料ルイス数の影響は現れなかった.

変動量を大きくしてエッジフレームの応答を調べること,本研究で現れたバーナ傾斜角への依存性を調べること が今後の課題である.

# 謝辞

本研究にご助言頂いた東北大学 升谷五郎教授,河内俊 憲助教に感謝します.

## References

- Peters, N., *Turbulent Combustion*, Cambridge University Press, Cambridge, 2000.
- Shay, M. L. and Ronney, P. D., Combust. Flame, 112: 171-180 (1998).
- Takita, K., Sakaguchi, S., Masuya, G., Combust. Flame, 132: 343-351 (2003).
- Takita, K., Sado, M., Masuya, G., Sakaguchi, S., Combust. Flame, 136: 364-370 (2004).
- 5. Cho, S. J., Takita, K., Combust. Flame, 144: 370-385 (2006).
- Saitoh, T., Otsuka, Y., Combust. Sci. Tech., 12: 135-146 (1976).
- Kistler, J. S., Sung, C. J., Kreutz, T. G., Law, C. K., Nishioka, M., Proc. Comb. Inst., 26: 113-120 (1996).
- Hirasawa, T., Ueda, T., Matsuo, A., Mizomoto, M., Proc. Comb. Inst., 27: 875-882 (1998).
- Suenaga, Y., Kitano, M., Yanaoka, H., Fujita, N., J. Combustion Society of Japan, 134: 229-237 (2003) (in Japanese).
- Takagi, T., Yoshikawa, Y., Yoshida, K., Komiyama, M., Kinoshita, S., *Proc. Comb. Inst.*, 26: 1103-1110 (1996).
- 11. Takagi, T., Yoshida, K., Proc. Comb. Inst., 27: 685-692 (1998).
- Takagi, T., Nakajima, I., Kinoshita, S., Proc. Comb. Inst., 29: 1573-1579 (2002).
- Carnell Jr., W. F., Renfro, M. W., Combust. Flame, 141: 350-359 (2005).
- Matsumura, Y., Takagi, T., Kinoshita, S., Takeishi, K., *Trans. JSME Ser.B*, 72: 790-796 (2006) (in Japanese).
- Cha, M. S., Ronney, P. D., Combust. Flame, 146: 312-328 (2006).
- Seshadri, K., Williams, F. A., *Int. J. Heat. Mass. Trans.*, 21: 251-253 (1978).
- 17. Liu, J. B., Ronney, P. D., Combust. Sci. Tech., 144: 21-46 (1999).
- Yamazaki, S., Hosokawa, J., Takita, K., Hirota, M., Masuya, G., *Proc. 44th Symp. (Japanese) Combust.*,: 382-383 (2006) (in Japanese).