応力方程式モデルによる乱流浮力プルームの数値解析 Numerical Simulation of Turbulent Buoyant Plume Based on DSM

青柳 敦^{*}・加藤 信 介^{**}・村 上 周 三^{***} Tsutomu AOYAGI, Shinsuke KATO and Shuzo MURAKAMI

1. はじめに

火炎上部に形成されるプルーム性状を精度良く把握する ことは防災安全上重要である.横井^{文1)}, Shabbir^{文2)} によ るプルーム式は火炎プルームの実験結果とよく一致する. 本論文はこれらのプルーム式を指標とし CFD による火炎 プルームの予測性能を確認することを目的としている.火 炎プルームでは,乱れは浮力による強い非等方性を示すた め,レイノルズ応力,乱流熱流束各々の評価はその輸送方 程式に基づいたより厳密な取り扱いが望まれる.

本研究は、円形火源上の浮力プルームについて、応力・ 熱流東方程式モデル(以降,DSMと略記する)に基づく 乱流解析を行い上記プルーム式及び標準 k-*e* モデルとの対 応を検討した.尚、本論文において「弱圧縮性」は、気体 の密度を一定圧力下で理想気体の状態方程式から決定する 低マッハ数流れ近似^{x3)}を意味する.

2. 基礎方程式

応力・熱流東方程式モデルの基礎式を補足3に示す. 圧 力歪テンソルの近似には Launder ら^{x4)} による IP モデルを 用いている.

本計算では床以外に壁面境界を設けていないため,圧力 歪み相関項,圧力温度勾配相関項における壁面反射項を無 視できるものと仮定した.(補足3(c8),(c21))

3.計算手法

2次元円筒座標系にて計算を行った.基礎方程式の対流 項はすべて一次風上とした^{注1)}. 圧力・速度補正は SIM-PLEC 法,時間積分は Euler 陰解法を用いた.

*富士通株式会社		
**古古上兴中立计准顶地元	R.	в

**東京大学生産技術研究所 人間・社会大部門 **東京大学生産技術研究所 情報・システム大部門

4. 計算概要

計算対象を図1に,計算に使用した格子を図2に示す. 軸対称性を仮定し計算領域は図1の左半分とする.火源半 径をr₀として高さ方向100r₀,水平方向40r₀の領域とする. 火源は半径0.188m,発熱速度Q₀ = 8640Wの円板状熱 源とする.表1に解析条件(全て実次元)を示す.

火源面では,発熱速度を Q_0 =一定とし,周囲との温度 差を800 Kに固定している.火源風量を弱圧縮性,非圧縮 性で同一にするため,各々異なる吹き出し風速値を指定し ている.計算領域側面と上部では自由流出境界を設定して いる.火源面を除く計算領域底面ではプルーム流を安定さ



表1 浮力プルーム解析

<u>火源部の</u> 境界条件	弱圧縮性: $\overline{u_1} = 0.3m/s$, $\overline{u_2} = 0m/s$ 非圧縮性: $\overline{u_1} = 0.08m/s$, $\overline{u_2} = 0m/s$
207.) 7,31,1	上記は、u ₁ =Q/(ρ ₀ C _P ΔT ₀ πr ₀ ²)から算出。
	ここで、Q=8637.8W, $C_P=1006J \text{ kg}^{-1}\text{K}^{-1}$
	弱圧縮性: p0=0.3kgm ⁻³
	非圧縮性: p0=1.2kgm ⁻³
	周囲温度 20℃との差ΔT ₀ =800K
<u>他面の</u>	
境界条件	$p \sim pgx=0, d\phi/dn=0, \phi$. その他初理重 底面(除.火源面): $\overline{u_1}=10^{-6}m/s, \ \overline{u_2}=0m/s$
<u>乱流モデル</u>	(弱圧縮性/非圧縮性)
①応力・熱流	『束方程式モデル(IP モデル) 補足 3 参照
②Viollet 型 I	κ-εモデル(比較用) 補足4参照
乱流モデルの	<u>〕境界条件</u>
(当表中では)	忝字について総和規約を用いない)
火源面: k	$=\frac{3}{2}\overline{u_{i}^{'}u_{i}^{'}}=10^{-3}, \ \overline{u_{i}^{'}u_{j}^{'}}=0 (i \neq j), \ \varepsilon=10^{-3}$
u,	$\vec{h}^{*} = 10^{-20}, \vec{h}^{*}\vec{h}^{*} = 10^{-20}$
底面(火源音	$\mathbb{S} \mathbb{R} \leq 0 : \begin{cases} k = \frac{3}{2} \overline{u_i^* u_i^*} = 10^{-6}, & \overline{u_i^* u_j^*} = 0 (i \neq j), \end{cases}$
	$\varepsilon = 10^{-6}, \overline{u_i^{\#} h^{\#}} = 10^{-20}, \overline{h}^{\#} \overline{h}^{\#} = 10^{-20}$
上面 · 側面:	$\partial \phi / \partial \mathbf{n} = 0, f$: 乱流統計量

せるために弱い吹き出し風速を与えている.非圧縮性の計 算を行う際,運動方程式の浮力項を Boussinesq 近似とし, 体膨張係数は一定値(周囲温度(293 K)の逆数)を与え た.乱流モデルに関する境界条件に関して,火源に与える 乱流エネルギーは k = 0.001 m²s⁻²(約15 %乱れ)とした. 同境界値はレイノルズ応力テンソルのノルマル3成分に等 分配して与えた.乱流エネルギー消散率は $\varepsilon = 0.001$ m²s⁻³ とした.また比較のために弱圧縮性/非圧縮性標準 k- ε モデル(Viollet型)の計算を行った.

5. 結 果

はじめに浮力プルームを特徴づけるパラメータ, M_0 (m⁴s⁻²), F_0 (m⁴s⁻³), L_M (m) を (1) — (3) 式により定義 する.

$$F_0 = 2\pi \int_0^\infty g\beta \overline{u}_1 \Delta T r dr = \pi r_0^2 g\beta_0 \overline{u}_{10} \Delta T_0 \qquad (2)$$

$$Q_{conv}(\mathbf{x}) = 2\pi \int_{0}^{\infty} \rho C_{P} \,\overline{u_{1}} \,\Delta Tr dr \quad \dots \qquad (4)$$

 L_M は Morton の長さスケールであり, M_0 , F_0 は各々運動 量, 浮力パラメータである. Q(x) は任意高さにおける 発熱速度, Q_{conv} (x) はQ(x) から乱流熱流束の寄与を 除いたものである. 図3に中心軸上の(a) 無次元速度,



(b) 無次元浮力,各々の鉛直高さ方向における性状推移を 示す.(a)の横軸は x/L_{M} ,縦軸は $M_{0}^{-1/2}x^{-1}$ で無次元化し た.(b)の横軸は x/L_{M} ,縦軸は $x^{-1}M_{0}^{-1/2}F_{0}$ で無次元化し た.Shabbir^{χ_2)}によれば, $x/L_{M} > 5$ の領域にて自己保存 の成立するプルームの流れ性状になる^{± 3}.

一方,本論文の解析結果では,速度,温度差に関して $x/L_M > 30$ の領域において,自己保存の成立する浮力プル ームの条件を満足した^{注4}.

本論文において $x/L_M > 30$ は,鉛直高さ約2m以上の領域に相当する.(高さ7 $r_0 = 1.3$ m, 40 $r_0 = 7.5$ mである.)

図4にDSM, k- ε モデルによる浮力プルームの計算結果 と Shabbir のプルーム式^{χ 2), \pm 2</sub>, 横井のプルーム式^{χ 1), \pm 2</sub> との比較を示す. 同図において横軸をrとし, 縦軸は速度 の鉛直成分: \bar{u}_1 温度差 ΔT をプロットしている.}}

5.1 高さ7r₀の結果

図4(a)(b):鉛直速度に関して,DSMとk-εモデル 間にあまり差がない.弱圧縮性,非圧縮性間にもほとんど 差が見られない.



また横井のプルーム式(面火源)とShabbirのプルーム式 との差も小さい.しかし子細にみると,相対的にDSMは 非拡散的,k-εモデルは拡散的な傾向である.温度差に関 して,中心軸付近でDSMとk-εモデル間に比較的大きな 差が認められる.弱圧縮性,非圧縮性間についても温度が 高い中心軸付近ほど差が大きく,弱圧縮性の方が非圧縮性 よりも低めの予測をしている.またDSMは非拡散的,k-ε モデルは拡散的な性状を示している.横井式(面火源)と Shabbir式間では値の差は小さいが,Shabbir式は非拡散 的,横井式(面火源)は拡散的な性状を示している.

5.2 高さ40r。の結果

図4(c)(d):鉛直速度,温度差の両方について,DSM と k- ϵ モデル間の差は小さい.しかし高さ7 r_0 における場 合とは逆に,DSMは拡散的,k- ϵ モデルは非拡散的な性状 を示している.この結果は大平ら^{文5)}の結果とも整合す る.DSM,k- ϵ モデルの両者で弱圧縮性,非圧縮性の差は 見られない.横井式(点火源)とShabbir式間では, Shabbir式は拡散的,横井式(点火源)は非拡散的な性状 を示しており,DSMとk- ϵ モデル間と同様,高さ7 r_0 の場 合とは逆になっている.

5.3 発熱速度 Q の鉛直分布

図5に Shabbir,横井のプルーム式, DSM, k- ϵ モデルよる計算に対して, 各高さにおけるQ(x) / Q₀の分布を示す.Q(x) は水平断面内の鉛直方向の総発熱量に対応し 各高さで保存される量である.

任意高さのQ(x)は(4)式より定義される.

図5の Shabbir プルーム式におけるQ(x)((4)式より 定義)と同プルーム式の移流成分のみにより算出される Q_{conv} (x)((5)式より定義)との差,及びDSM における 同様の差に示されるように,浮力プルームによって輸送さ れる総熱量には平均流の移流の他に乱流拡散の寄与分が大 きい. $x^{2, i\pm 5}$

5.4 考察

(A) 横井のプルーム式はプラントルの混合距離モデルを基



33

本としており,各高さの発熱速度算出において乱流熱流束の 寄与はない. $x/L_M > 10$ において Q_{conv} ((5)式)の値はほぼ火 源面の Q_0 となり保存される.(図5横井(面,点火源)(5)式)

(B) Shabbir のプルーム式の平均鉛直速度と ΔT のみによる発熱速度 Q_{conv} を計算すると、各高さでの Q_{conv} は火源面の Q_0 の約80%となる.しかし同プルーム式内の $\overline{u_1t}$ を付加した Q((4)式)の場合、 $x/L_M > 10$ 以上の高さにおいて Q_0 はほぼ保存される.Shabbir²²⁾によれば、各高さの Q(x)(~Q_0)の内、乱流輸送分は水平方向へ運ばれる分 Q_H が殆どであり、鉛直方向への乱流輸送量 Q_v は極めて小さい.よって、ほぼ $Q_{conv} ~ Q_0 - Q_H$ と考えてよい.

(C) (A) の平均鉛直速度と ΔT は各高さにおいて, $Q_0 \varepsilon$ 保存する.一方, (B) の平均鉛直速度と ΔT は各高さにおい て, $Q_{onv} \sim Q_0 - Q_H$ (< Q_0) を保存する.したがって (A), (B) の平均鉛直速度と ΔT の性状は Q_H の寄与分だけ異なる.

以上から、乱流熱流束を輸送方程式から直接求める DSM の平均速度・温度差は、Shabbir の式と比較するのが妥当と 考えられる. 一方 k- ϵ モデルの場合、 $\overline{u_1t}$ は鉛直方向の温度 勾配のみで決まるためr/x > 0.07では殆ど0、r/x < 0.07で も非常に小さい^{文5) 注6}. そのため、Qを構成する際 $\overline{u_1t}$ を無 視した横井のプルーム式と比較するのが妥当と考えられる.

6.まとめ

- DSMの結果は、Shabbirのプルーム式の分布性状に、 k-εモデルの結果は横井のプルーム式の分布性状に、 それぞれ対応する傾向が見られた。
- Shabbir のプルーム式及び DSM について任意高さの発 熱速度Q(x)に占める鉛直方向の乱流熱流束の寄与 分は約 20% であり, 無視できない.
- ③ Shabbirのプルーム式及び DSM について発熱速度Q

 (x)は鉛直方向の乱流熱流束を考慮することにより各 高さでほぼ保存する。
- ④ 横井のプルーム式は乱流量の寄与分がないため平均鉛
 直速度と温度差による発熱速度 Q_{conv}(x)が発熱源の
 Q₀に等しくなる.
- ⑤ k-εモデルは鉛直方向の乱流熱流束が十分再現されないため任意高さにおいて平均鉛直速度と温度差による発熱速度Q_{cow}(x)が発熱源のQ₀にほぼ等しくなる.
- ⑥ 火源に近い高さにおいて,弱圧縮性と非圧縮性の違いが現れた.DSM, k-εモデルとも弱圧縮性の方が非圧縮性よりも低い値を予測をした.
- ⑦ 周囲との密度差の小さい上空では、弱圧縮性と非圧縮 性の計算結果には違いが見られない。

謝 辞

本研究は建築学会都市と建築の防災・防煙環境設計 WG の活動の一環として行った.委員の方々から貴重なご意見 を頂いた.特に前田建設工業(株)義江龍一郎博士から有 益なご助言を頂いた.

ここに記して謝意を表します.

(2000年11月13日受理)

注

- [1] 数値的な拡散効果は免れないが、今回の粗格子の解析 結果と細格子の解析結果(省略)の比較によりその影 響は小さいと判断した。
- [2] Shabbir は平均速度,平均温度,乱流熱流束の他,レ イノルズ応力,温度変動に対する実験式を提案してい る.横井は平均速度,平均温度の点火源,面火源に関 する実験式を提案している.
- [3] Shabbirのプルーム式(補足2(b1),(b2))における中 心軸上速度,同浮力について図3と同じ無次元化を施 し,式(1),(2),(3)を用いて以下の2式を得る^{x2)}.

 $\bar{u}_{C} x M_{0}^{-1/2} = 3.4 F_{0}^{1/3} x^{-1/3} x M_{0}^{-1/2} = 3.4 (x/L_{M})^{2/3}$

$$g\beta\Delta T_{C}xM_{0}^{1/2}F_{0}^{-1} = 9.4F_{0}^{2/3}x^{-5/3}xM_{0}^{1/2}F_{0}^{-1} = 9.4(x/L_{M})^{-2/3}$$

自己保存の成立するプルームならば,両対数グラフにおいて,無次元速度は傾き 2/3,同浮力は傾き -2/3となる.

- [4] 本論文の結果についても、無次元速度および同浮力の 両対数グラフにおける傾きは、各々、ほぼ2/3 $(x/L_M > 5)$ 、-2/3 $(x/L_M > 10)$ となっているが $x/L_M > 30$ の領域ほどには十分ではない.
- [5] Shabbir は任意高さの浮力メータFについて記述してい るが,発熱速度Qについても全く同じことがいえる.
- [6] プルームでは半径方向と比較して,軸方向の温度勾配 は非常に小さい.このため EDM 近似では軸方向の乱 流熱流束の値が十分に出ない.

追記

CFD 解析は CFX 4.2 コード^{文13)} を使用した. 補足1 横井のプルーム式^{文1)}

$$\overline{u_1} = 0.833 \left\{ gQ / (C_P \rho_{\infty} T_{\infty}) \right\}^{1/3} C^{-4/9} x^{-1/3} \\ \times (1 + 0.9174 \zeta^3 + 0.39900 \zeta^3 + 1077 \zeta^{9/2}) \cdots (a1) \\ \times \exp(-1.4617 \zeta^{3/2})$$

$$\begin{split} \Delta T &= 0.423 \left\{ T_{\infty} Q^2 / (C_p^2 \rho_{\infty}^2 g) \right\}^{1/3} C^{-8/9} x^{-5/3} \\ &\times (1 + 0.9383 \zeta^{3/2} + 0.4002 \zeta^3 + 0.09398 \zeta^{9/2}) \cdots (a2) \\ &\times \exp(-1.4617 \zeta^{3/2}) \end{split}$$

C:定数 ζ : $r/(xC^{2/3})$ (面火源: $C^{2/3} = 0.1$, 点火源: $C^{2/3} = 0.062$) 補足 2 Shabbir のプルーム式^{文2)} (2次モーメントまで示す) $\overline{u_1} = 3.4F_0^{1/3}x^{-1/3}\exp(-58\eta^2)$(b1)

$$\Delta T = \frac{9.4}{g\beta} F_0^{2/3} x^{-5/3} \exp(-68\eta^2) \cdots (b2)$$

$$\overline{u_2^{''}u_2^{''}} = F_0^{2/3} x^{-2/3} \frac{0.65 + 67.35\eta^2 - 227.26\eta^4}{(1+30\eta^2)^4} \cdots \cdots \cdots (b4)$$

$$\overline{u_1^{\prime}u_2^{\prime}} = F_0^{2/3} x^{-2/3} \frac{6.5\eta - 104.23\eta^3}{\left(1 + 24\eta^2\right)^3} \quad \dots \quad \dots \quad \dots \quad (b5)$$

$$\overline{u_1't} = F_0 \ x^{-2} \frac{1.85 + 680\eta^2}{g\beta(1+32\eta^2)^6} \ \cdots \ (b7)$$

補足3 応力・熱流束方程式モデル (直角座標系) ^{×13)} その1

$$\frac{\partial \rho}{\partial t} + \frac{\partial \rho \bar{u}_{j}}{\partial x_{j}} = 0 \dots (c1)$$

$$\frac{\partial \rho \bar{u}_{i}}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_{j}} (\rho \bar{u}_{i} \bar{u}_{j}) = \frac{\partial p'}{\partial x_{i}} + \frac{\partial}{\partial x_{j}} \left\{ \mu \left(\frac{\partial \bar{u}_{j}}{\partial x_{i}} + \frac{\partial \bar{u}_{i}}{\partial x_{j}} \right) - \rho \overline{u_{i} u_{j}} \right\} + \rho g_{i}$$

$$\dots (c2)$$

$$\frac{\partial \rho \overline{u_{i} u_{j}}}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_{k}} (\rho \overline{u_{i} u_{j}} \bar{u}_{k}) = D_{ij} + P_{ij} + G_{ij} + \Phi_{ij} - \frac{2}{3} \rho \epsilon \delta_{ij}$$

$$\dots (c3)$$

$$D_{ij} = \frac{\partial}{\partial x_{k}} \left(\rho C_{k} \frac{k}{\epsilon} \overline{u_{i} u_{k}} \frac{\partial}{\partial x_{i}} \overline{u_{i} u_{j}} \right) \dots (c4)$$

$$P_{ij} = \rho \overline{u_{i} u_{k}} \frac{\partial \bar{u}_{j}}{\partial x_{k}} - \rho \frac{\partial \bar{u}_{i}}{\partial x_{k}} \overline{u_{j} u_{k}} \dots (c5)$$

$$G_{ij} = -\alpha_{h} \rho \overline{u_{i} h} \frac{\partial p}{\partial x_{j}} - \alpha_{h} \rho \overline{u_{j} h} \frac{\partial p}{\partial x_{i}} \dots (c6)$$

$$\frac{1}{\rho} = \alpha_{h} \bar{h} \dots (c7)$$

$$\Phi_{ij} = \Phi_{ij(1)} + \Phi_{ij(2)} + \Phi_{ij(3)} \dots (c8)$$

$$\Phi_{ij(1)} = -\rho C_{1s} \frac{\epsilon}{k} (\overline{u_{i} u_{j}} - \frac{2}{3} \rho \delta_{ij}) \dots (c10)$$

$$\Phi_{ij(2)} = -C_{2s} (P_{ij} - \frac{2}{3} \rho \delta_{ij}) \dots (c10)$$

 $P = \frac{1}{2}P_{ii} \qquad \dots \qquad (c12)$ $G = \frac{1}{2}G_{ii} \qquad \dots \qquad (c13)$

$$\frac{\partial \rho \varepsilon}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_{j}} \rho \varepsilon \overline{u_{j}} = D_{\varepsilon} + \frac{\varepsilon}{k} (C_{1\varepsilon} P + C_{3\varepsilon} G - C_{2\varepsilon} \varepsilon) \dots (c14)$$
$$D_{\varepsilon} = \frac{\partial}{\partial x_{k}} \left(\rho C_{\varepsilon} \frac{k}{\varepsilon} \overline{u_{k}} \overline{u_{j}} \frac{\partial \varepsilon}{\partial x_{j}} \right) \dots (c15)$$
補足 3 応力・熱流束方程式モデル (直角座標系) ^{文13)} その 2

$$\frac{\partial \rho \bar{h}}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_j} \rho \bar{h} \overline{u_j} = \frac{dp_a}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_j} \left(\lambda \frac{\partial \vec{T}}{\partial x_j} - \rho \overline{u_j \bar{h}^*} \right) \dots \dots \dots (c16)$$

$$\frac{\partial \rho u_i^{-}h}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_j} \rho \overline{u_i^{-}h} \overline{u_j} = D_{fi} + P_{fi} + G_{fi} + \Phi_{fi} \dots \dots \dots (c17)$$

$$G_{fi} = -C_h \rho h^{-2} \frac{\partial p}{\partial x_i} \qquad (c20)$$

$$\Phi_{fi} = \Phi_{f(1)i} + \Phi_{f(2)i} + \Phi_{f(3)i} \quad \dots \quad \dots \quad \dots \quad \dots \quad \dots \quad (c21)$$

$$P_{h} = -2\rho \,\overline{u_{i}^{''}h''} \,\frac{\partial \overline{h''}^{2}}{\partial x_{i}} \quad \dots \quad \dots \quad \dots \quad \dots \quad \dots \quad (c27)$$

補足3 応力・熱流東方程式モデル(直角座標系)^{×13)}モデ ル定数

$$C_{k} = 0.22,$$

 $C_{1s} = 1.8, C_{2s} = 0.6, C_{3s} = 0.6,$
 $C_{\varepsilon} = 0.15,$
 $C_{1\varepsilon} = 1.44, C_{2\varepsilon} = 1.92, C_{3\varepsilon} = 1.44 (G > 0), C_{3\varepsilon} = 0.0 (G \le 0),$
 $C_{f} = 0.18,$
 $C_{1f} = 2.9, C_{2f} = 0.4, C_{3f} = 0.4, C_{h} = 0.22, R_{f} = 0.8$
補足 4 Viollet モデル
標準 k- ε モデルの ε 方程式 (d1) 式に対して以下のよう
な取り扱いをする.
(d1) 式右辺カッコ内の第2項について,
 $G_{k} \ge 0$ (不安定) のとき,有効.
 $G_{k} < 0$ (安定) のとき,無効.

$$\begin{split} \frac{\partial \rho \varepsilon}{\partial t} + \frac{\partial \rho \overline{u}_{j} \varepsilon}{\partial x_{j}} - \frac{\partial}{\partial x_{j}} \left(\left(\mu + \frac{\mu_{i}}{\sigma_{\epsilon}} \right) \frac{\partial \varepsilon}{\partial x_{j}} \right) \\ &= C_{1} \frac{\varepsilon}{k} (P_{\epsilon} + C_{3} \max(G_{\epsilon}, 0)) - C_{2} \rho \frac{\varepsilon^{2}}{k} \\ P_{\epsilon} = (\mu + \mu_{i}) \frac{\partial \overline{u}_{i}}{\partial x_{j}} \left(\frac{\partial \overline{u}_{j}}{\partial x_{i}} + \frac{\partial \overline{u}_{i}}{\partial x_{j}} \right) - \frac{2}{3} k \delta_{ij} \frac{\partial \overline{u}_{i}}{\partial x_{j}} \dots (d2) \\ G_{k} = -\frac{(\mu + \mu_{i})}{\rho \sigma_{\rho}} g_{j} \frac{\partial \rho}{\partial x_{j}} \dots (d3) \\ G_{k} = -\frac{(\mu + \mu_{i})}{\sigma_{T}} \beta g_{j} \frac{\partial T}{\partial x_{j}} (Boussinesq approx) \dots (d3) \\ c_{1} = 1.44, \ C_{3} = 1.0, \ C_{2} = 1.92 \\ \hline c_{1} = 1.44, \ C_{3} = 1.0, \ C_{2} = 1.92 \\ \hline c_{2} = \frac{1}{2} \nabla \tau - \mathcal{T} \nu \Psi \Psi \vartheta \pm \hbar c t \nabla \mathcal{T} \nu \Psi \Psi \vartheta, \\ \partial/\partial n : k k \pi \beta n \& \mathcal{B} \\ x_{i} : i a \mu E k \\ \eta : r/x \\ \rho : k B c \\ u_{i} : \Psi \vartheta g b \mathcal{D} \\ \overline{u}_{i}^{\epsilon} : k B c g g b \mathcal{D} \\ \overline{u}_{i}^{\epsilon} : k B c g g b \mathcal{D} \\ \overline{u}_{i}^{\epsilon} : k B c g g b \mathcal{D} \\ p^{\epsilon} : E \mathcal{D} g g b \mathcal{D}, \ R : B^{\epsilon} = \rho - \rho_{a} \\ p : E \mathcal{D} \\ p_{a} : \mathbb{R}^{k} E E \mathcal{D} \\ a_{h} : R/(C_{\rho} P_{rq} M), \ R : B^{\epsilon} = M c R \delta d R \delta \delta d R \delta d R$$

 C_p :定圧比熱, P_{ref} :参照圧力, M:分子量

生 産 研 究

- \overline{h} : エンタルピー
- ┣″ :エンタルピー変動

:重力加速度成分

T : 平均温度

 g_i

- ī : 温度変動
- λ : 熱伝導率
- β :体膨張係数
- k : 乱流エネルギー
- ε : 乱流エネルギー散逸率
- μ :分子粘性係数
- μ, : 渦粘性係数
- 添字0:火源面を表わす

添字C:中心軸上を表わす,添字∞,a:周囲を表わす

参考文献

- 1) S.Yokoi: Report of the building research institute, No.34, 1960.
- 2) A. Shabbir: J. Fluid Mech. vol. 275, 1-32, 1994.
- 3) 義江ら:建築学会大会学術講演梗概集, 4256,511-512,1991.
- 4) Launder, Reece, Rodi: J. Fluid Mech. 68, 537–566, 1975.
- 5) 大平ら:建築学会計画系論文集第522号, 37-43, 1999.
- 6) 青柳ら:火災学会研究発表会概要集, 48-51,2000.
- 7) 青柳ら:流体力学会年会 2000 論文集 A 124, 37-38, 2000.
- 8) 青柳ら:建築学会大会学術講演梗概集,41336,681-682,2000.
- 9) 村上ら:空気調和・衛生工学学術講演会講演論文集 C-23, 633-636, 1992.
- 10) 大岡ら:建築学会関東支部研究報告集 22,85-87,1991.
- 11) 義江ら:建築学会計画系論文集第521号,55-62,1999.
- 12) 義江, Shabbir:往復書簡, 28 April-16 June, 1999.
- 13) CFX-4. 2: SOLVER manual, AEA Technology 1997.