# 研究論文

## 内部混合型二流体ノズルにおける微粒化現象の数値解析

(第1報,内部混合型二流体ノズルによる空気噴流乱流特性の数値解析)

Numerical Simulation of Atomization Phenomena from Internal Mixing Twin-Fluid Nozzle

(Part 1: Numerical Simulation of Turbulent Characteristics of Air jet Issued from Internal Mixing Twin-Fluid Nozzle)

(Tohok	u Univ.)	(Tohoku Univ.)	(Tohoku Univ.)	(Tohoku Univ.)	(Tohoku Univ.)	(Gunma Univ.)
東北	大学	東北大学	東北大学	東北大学	東北大学	群馬大学
(Daiqin	g ZHAO)	(Tomohiko FURUHATA	) (Hidevuki AOKT	) (Shoji TANNO) (	Takatoshi MIURA	(Takeshi SAKAI)
趙	黛青	古畑朋彦	青木秀之	丹野庄二	三浦隆利	佐賀井武

In the present paper. turbulence characteristics of confined air jet in mixing chamber and air jet issuing from internal mixing twin-fluid nozzle were analyzed by using the k- $\varepsilon$  model. The calculated results were compared with the results measured by a laser Doppler velocimeter. It was found that the issued jet had higher turbulent intensity just under the nozzle port and it is caused by the formation of recirculation flow in the mixing chamber of the nozzle. These results suggested that the jet that had the initial high turbulent intensity can be formed when the length of mixing chamber was congruent with the position of the maximum value of the turbulence energy of confined jet on axis. This study can contribute to the analysis of the disintegration mechanism of the spray and decision of the optimum design of the nozzle.

*Key words* : Atomization, Internal Mixing Twin-Fluid Nozzle, Turbulence, Air Jet, Numerical Simulation, Spray

## 1. 緒言

地球環境保護に関する取り組みが真剣に進められ ている現在、各種燃焼装置の低公害化や省エネルギー 化が積極的に行われている。特に、大規模な工業燃焼 装置では液体燃料が噴霧燃焼の形で使用されること が多いため、噴霧燃焼機構を解明し、燃焼特性の改善 を図ることが重要である。噴霧燃焼過程はノズルにお ける燃料の微粒化特性に強く依存しているが、液体の 微粒化現象自体が非定常でかつ自由表面を有する極 めて複雑な現象であり、未解明な部分が数多く残され ている。微粒化機構の解明に対してはこれまで実験的 なアブローチが主であったが、微粒化現象の測定は非 原稿受付: 1998 年1月31日 常に困難で、現象のすべてを把握することは困難であ る。そこで、近年ではコンピュータシミュレーション が注目されている。最近のコンピュータの高性能化と CFDコードの発展により、流体の関与するあらゆる 現象がシミュレーションの対象となりつつあり、液体 微粒化現象の解明、さらには高性能な噴霧燃焼バーナ の設計に役立つものと期待されている。

内部混合型二流体ノズル (Internal Mixing Twin-fluid Nozzle、IMN と略称)は少量の空気で多 量の液体の微粒化が可能であり、また噴出口径が大き く摩耗が少ないなどの特徴から、重質油や石炭スラリ ー燃料 (CWM、COM)の燃焼パーナとしてエネル ギー分野で多く採用されている。この種類のノズルに 関しては、粒径分布や、最適な操作条件など噴霧特性 に注目した実験的な研究が数多く報告されているが、 ノズルの設計に際して重要な微粒化機構に関する検 討は十分とは言えない。例えば、内部混合型二流体ノ ズルにより形成された噴霧流の中心軸上の液滴ザウ テル平均径が、ノズル出口から噴霧流の下流に向かっ て減少し続け、やがて一定になるという液滴の再分裂 現象が確認されている(1),(2)が、液滴が噴霧流中でどの ようなエネルギーを受けて分裂するかは解明されて いない。また、著者らは LDV (レーザードップラー流 速計)での測定により、内部混合型二流体ノズルによ り形成された空気噴流の上流における乱流強度が非 常に大きく、従来から研究されてきた円管ノズル空気 噴流と著しく異なった乱流特性を持つことを明らか にし、噴霧流中の液滴が気相の強い乱流渦運動の作用 により分裂される可能性があることを示唆した®。そ の強い乱れは、Sadakata ら<sup>1</sup>の管内制約噴流における 循環流現象に関する研究を参考にして、空気が内部混 合型二流体ノズルの混合室内へ噴出すると循環流が 発生し、新たに乱流渦を生じるために生成すると考察 した。また最近、金らじは内部混合型二流体ノズルの 構造と混合室内の流動状態が、微粒化特性に大きな影 響を及ぼすことを実験的な検討により報告した。

以上の実験的な検討から、内部混合型二流体ノズル における微粒化機構を解明するためには、混合室内の 流動状態がノズルから噴出した噴霧流の流動状態に 及ぼす影響を把握することが不可欠であると考えら れる。しかし、混合室は比較的小さく、かつ内部の流 動状態も複雑で、測定が非常に困難である。例えば、 LDVではレーザー光が混合室壁により大きく反射、 屈折してしまうために測定ができない。このような場 合には、数値解析による流動状態の推算が非常に有用 である。

本研究では、乱流場と噴霧流との相互作用が噴出後 に発生した噴霧流における液滴の再分裂に強く関与 しているという観点から、内部混合型二流体ノズルに よる噴霧流の乱流特性と噴霧構造を計測するととも に、微粒化過程のシミュレーションを行い、液滴の再 分裂機構を明らかにすることを目的とする。本論文で は、微粒化過程シミュレーションの第一段階として、 液体流量をゼロとし、内部混合型二流体ノズルにおけ る混合室内の空気制約噴流および混合室から噴出す る空気噴流の数値解析を行い、微粒化性能に大きく影 響すると考えられる空気噴流の乱流特性について検 討し、内部混合型二流体ノズルによる噴霧流における 大きな乱流強度の生成原因及び微粒化に果たす混合 室の役割を解明する。

## 2. 実験方法

本研究で使用した内部混合型二流体ノズルと比較 のために用いた円管ノズルの構造を図1に示す。ここ で、d[mm]は混合室入口の直径、Do[mm]は混合室の 直径、H[mm]は混合室の長さ、D[mm]はノズルの出 口直径である。表1に二種類の混合室長さの内部混合 型二流体ノズルの寸法を示す。実験条件は、空気流量 Qg=4.8m<sup>3</sup>/h、ノズル出口直径D基準のReynolds数は Re=15000 である。なお、外部は静止空気である。噴 孔の上流部には旋回成分を発生しないように配慮し た。

空気噴流の乱流特性は LDV を用いて測定した。光 源は He-Ne レーザー (λ=632.8nm, 15mW) である。 信号処理にはカウンターを用いた。LDV 測定に要する トレーサとして関東ローム層粘土(平均粒径 2 μ m) を用いた。空気がノズルの混合室に噴出する前に加圧 式音波流動層<sup>[3]</sup>を用いてトレーサを供給することによ り、ノズル出口直後における噴流の乱流特性が測定で きる。なお、混合室内の空気流動は、混合室壁により レーザー光が反射、屈折してしまうために、測定が不 可能であった。



Internal mixing nozzle Circular tube nozzle

Fig.1 Dimensions and structures of nozzles

Table 1 Dimensions of int	ernal mixing nozzle
---------------------------	---------------------

d [mm]	D [mm]	D。 [mm]	H [mm]	H/D₀
5	9	28	56	2
5	9	28	280	10

#### 3. 解析方法

## 3.1 解析対象

図1に示すように、内部混合型二流体ノズルの場合、 空気は混合室内へ噴出した後にノズルから噴出し、空 気噴流を形成する。本研究のシミュレーションでは、 まず始めに混合室内の空気制約噴流の解析を行う。次 に、この計算で得られたノズル出口の速度分布、乱流 エネルギー等を初期条件として、ノズルから噴出した 空気噴流の解析を行う。



Fig.2 Grid arrangement of internal mixing nozzle (H/D<sub>o</sub>=2)

Table	2	Grid	number	for	nozzle

H/D₀	z-direction	r-direction
2	56	29
10	185	29

合型二流体ノズルの混合室内における空気流れの解 析で用いた計算格子を H/D。=2 のノズルについて図 2 に示す。各寸法の混合室に対する格子の設定を表 2 に 示す。

3.1.2 ノズルからの空気噴流の解析 空気噴流に用 いた計算格子を図 3 に示す。格子の分割数は軸(z) 方向に 90 分割、半径(r)方向に 65 分割であり、速 度勾配が大きいと考えられるノズル出口近傍と噴流 の中心軸付近では格子間隔を短くした。



#### 3.2 解析方法

空気噴流のシミュレーションでは、流れ場を円筒軸 対称定常流とし、乱流モデルとして k- $\varepsilon$  乱流モデルを 用いて計算した。ここで解くべき従属変数を $\phi$ で表す と、連続の式( $\phi$ =1)、平均速度成分( $\phi$ =U,V)、乱流エ ネルギー( $\phi$ =k)、乱流エネルギーの消散率( $\phi$ = $\varepsilon$ )の各 輸送方程式は(1)式のように表すことができる。

Table 3	Source	Terms and	Turbulent	Diffusion	Coefficients

for Gas Phase Governing Equations

$\begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$				
$\begin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$		φ	$\Gamma_{\phi}$	S,
$\begin{array}{cccc} Axial & U & \mu_{eff} & \frac{\partial}{\partial z} \left( \mu_{eff} \frac{\partial U}{\partial z} \right) + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left( r \mu_{eff} \frac{\partial V}{\partial z} \right) - \frac{\partial}{\partial z} \\ Radial & V & \mu_{eff} & \frac{\partial}{\partial z} \left( \mu_{eff} \frac{\partial U}{\partial r} \right) + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left( r \mu_{eff} \frac{\partial V}{\partial r} \right) - 2 \mu_{eff} \frac{V}{r^2} - \frac{\partial P}{\partial r} \\ Kinetic & k & \frac{\mu_{eff}}{\sigma_k} & G_k - \rho \varepsilon \\ Dissipation & \varepsilon & \frac{\mu_{eff}}{\sigma_r} & \frac{\varepsilon}{k} \left( C_{\epsilon_1} G_k - C_{\epsilon_2} \rho \varepsilon \right) \\ \mu_t = C_{\mu} \rho k^2 / \varepsilon , & \mu_{eff} = \mu_t + \mu \\ G_k = \mu_{eff} \left[ 2 \left\{ \left( \frac{\partial U}{\partial z} \right)^2 + \left( \frac{\partial V}{\partial r} \right)^2 + \left( \frac{V}{r} \right)^2 \right\} + \left( \frac{\partial U}{\partial r} + \frac{\partial V}{\partial z} \right)^2 \right] \\ C_{\mu} & C_{\epsilon_1} & C_{\epsilon_2} & \sigma_k & \sigma_\epsilon \\ 0.09 & 1.44 & 1.92 & 1.0 & 1.3 \end{array}$	Mass	1	0	0
$\begin{array}{cccc} Radial & V & \mu_{eff} & \frac{\partial}{\partial z} \left( \mu_{eff} & \frac{\partial U}{\partial r} \right) + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left( r \mu_{eff} & \frac{\partial V}{\partial r} \right) - 2 \mu_{eff} & \frac{V}{r^2} - \frac{\partial P}{\partial r} \\ \\ Kinetic & k & \frac{\mu_{eff}}{\sigma_k} & G_k - \rho \varepsilon \\ \\ Dissipation & \varepsilon & \frac{\mu_{eff}}{\sigma_r} & \frac{\varepsilon}{k} \left( C_{\epsilon_1} G_k - C_{\epsilon_2} \rho \varepsilon \right) \\ \\ \mu_i = C_{\mu} \rho k^2 / \varepsilon , & \mu_{eff} = \mu_i + \mu \\ \\ G_k = \mu_{eff} \left[ 2 \left\{ \left( \frac{\partial U}{\partial z} \right)^2 + \left( \frac{\partial V}{\partial r} \right)^2 + \left( \frac{V}{r} \right)^2 \right\} + \left( \frac{\partial U}{\partial r} + \frac{\partial V}{\partial z} \right)^2 \right] \\ \\ C_{\mu} & C_{\epsilon_1} & C_{\epsilon_2} & \sigma_k & \sigma_\epsilon \\ \\ 0.09 & 1.44 & 1.92 & 1.0 & 1.3 \end{array}$	Axial momentum	U	$\mu_{e\!f\!f}$	$\frac{\partial}{\partial z} \left( \mu_{\text{eff}} \frac{\partial U}{\partial z} \right) + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left( r \mu_{\text{eff}} \frac{\partial V}{\partial z} \right) - \frac{\partial P}{\partial z}$
$\begin{array}{llllllllllllllllllllllllllllllllllll$	Radial momentum	V	$\mu_{e\!f\!f}$	$\frac{\partial}{\partial z} \left( \mu_{\text{eff}} \frac{\partial U}{\partial r} \right) + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left( r \mu_{\text{eff}} \frac{\partial V}{\partial r} \right) - 2 \mu_{\text{eff}} \frac{V}{r^2} - \frac{\partial P}{\partial r}$
$\begin{array}{llllllllllllllllllllllllllllllllllll$	Kinetic energy	k	$\frac{\mu_{eff}}{\sigma_k}$	$G_k - \rho \varepsilon$
$\mu_{t} = C_{\mu}\rho k^{2}/\varepsilon,  \mu_{eff} = \mu_{t} + \mu$ $G_{k} = \mu_{eff} \left[ 2 \left\{ \left( \frac{\partial U}{\partial z} \right)^{2} + \left( \frac{\partial V}{\partial r} \right)^{2} + \left( \frac{V}{r} \right)^{2} \right\} + \left( \frac{\partial U}{\partial r} + \frac{\partial V}{\partial z} \right)^{2} \right]$ $C_{\mu} = C_{\epsilon,1} - C_{\epsilon,2} - \sigma_{k} - \sigma_{\epsilon}$ $0.09 = 1.44 - 1.92 - 1.0 - 1.3$	Dissipation rate	ε	$\frac{\mu_{eff}}{\sigma_{t}}$	$\frac{\varepsilon}{k} \Big( C_{\epsilon_1} G_k - C_{\epsilon_2} \rho \varepsilon \Big)$
$G_{k} = \mu_{eff} \left[ 2 \left\{ \left( \frac{\partial U}{\partial z} \right)^{2} + \left( \frac{\partial V}{\partial r} \right)^{2} + \left( \frac{V}{r} \right)^{2} \right\} + \left( \frac{\partial U}{\partial r} + \frac{\partial V}{\partial z} \right)^{2} \right]$ $C_{\mu} = C_{e1} = C_{e2} = \sigma_{k} = \sigma_{e}$ $0.09 = 1.44 = 1.92 = 1.0 = 1.3$	$\mu_{\iota} = C_{\mu} \rho k^2 /$	ε,	$u_{eff} = \mu_t +$	$+\mu$
$\begin{array}{cccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	$G_k = \mu_{eff} \left[ 2 \right]$	$\left(\frac{\partial U}{\partial z}\right)^2$	$^{2} + \left(\frac{\partial V}{\partial r}\right)^{2}$	$\left. \left( \frac{V}{r} \right)^{2} \right\} + \left( \frac{\partial U}{\partial r} + \frac{\partial V}{\partial z} \right)^{2} \right]$
	$C_{\mu} C_{\epsilon}$ 0.09 1.44	1 C	92 $\sigma$	κ σ τ Ο 1.3

$$\frac{\partial}{\partial z}(\rho U\phi) + \frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r}(r\rho V\phi)$$

$$= \frac{\partial}{\partial z}(\Gamma_{\phi}\frac{\partial \phi}{\partial z}) + \frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r}(r\Gamma_{\phi}\frac{\partial \phi}{\partial r}) + S_{\phi}$$
(1)

ここで Γ<sub>6</sub>は各従属変数 φの乱流拡散係数、S<sub>6</sub>はソース 項であり、各方程式を(1)式の形式で表した場合の残り の項を表す。Γ<sub>6</sub>、S<sub>6</sub> および定数の値を表3にまとめ る。(1)式をコントロールボリューム法<sup>(6)</sup>により離散化 し、離散化方程式の解法には TDMA 法を用いた。流 れ場の計算アルゴリズムには SIMPLE 法<sup>(6)</sup>を採用し た。

#### 3.3 初期条件と境界条件

3.3.1 混合室内の空気制約噴流の解析 計算で は空気流量 Q<sub>ℓ</sub>=4.8m<sup>3</sup>/h として実験と等しくした。ノ ズル出口平均速度 U<sub>ℓ</sub>=21m/s、ノズル出口直径 D 基準 の Reynolds 数は Re=15000 である。

計算における空気の流入速度については、ノズル入 口面積と空気流量から算出した平均速度 Uin を軸方向 速度として、半径方向と接線方向の速度はゼロとして、 ノズルの入口に相当する境界面に与えた。k および *ε* については、Khalil<sup>fii</sup>らに従って、次式で与えた。

$$k_{in} = a \cdot U_{in}^{2} \tag{2}$$

$$\varepsilon_{in} = \frac{k_{in}^{1.5}}{bd} \tag{3}$$

ここで、a および b は定数であり、a=0.15、b=0.005 である。Uin[m/s] は空気のノズル入口平均速度、 kin[m<sup>2</sup>/s<sup>2</sup>]、 $\epsilon_{in}$ [m<sup>2</sup>/s<sup>3</sup>]は空気のノズル入口乱流エネル ギーおよびその消散率である。境界条件については、 中心軸では半径方向速度 V を 0 とし、その他の変数に ついては半径方向勾配( $\partial \phi / \partial r$ )を 0 とした。出口 については、すべての変数について軸方向勾配( $\partial \phi$ / $\partial z$ )を 0 とした。また壁については壁関数<sup>(B)</sup>を適用し た。

3.3.2 ノズルからの空気噴流の解析 混合室内 の空気制約噴流の解析で得られたノズル出口の速度、 乱流特性値、圧力などをノズルからの空気噴流解析の 初期条件として利用する。比較のため円管ノズルから 空気噴流の乱流特性も解析した。その場合、混合室内 流れ場の解析と同様に円管ノズル出口で初期条件を 与えた。その場合計算された出口平均速度で無次元化 した初期の乱流強度は 0.05 程度であり、既往の研究<sup>(8)</sup> で知られている円管噴流の無次元初期乱流強度とほ ぼ等しい。

境界条件については、混合室内の空気噴流解析と同 様に与える。

## 4. 結果と考察

#### 4.1 混合室内の空気制約噴流

本節では、混合室中における空気制約噴流の解析を 行い、内部混合型二流体ノズルからの空気噴流の大き な初期乱流強度の生成原因を解明する。

4.1.1 半径方向の乱流特性 図4に長さ H=2D。 とした混合室中の軸方向速度の半径方向分布の解析 結果を示す。縦軸は混合室入口平均速度 Uin で無次元 化された軸方向速度であり、横軸はノズル出口直径 D で無次元化された半径方向距離である。図4に示すよ うに、均一流速で混合室に流入した空気噴流が、z/D=2 において約 r/D>1.0 の範囲で軸方向速度が負となる逆 流領域が見られた。この逆流領域は、ほとんど混合室 出口まで広がり、循環流が混合室内の広い範囲で生じ ていることがわかる。

図5にH/D<sub>0</sub>=2の混合室中におけるU<sub>in</sub>2で無次元化 された乱流エネルギー半径方向の分布を示す。噴流の 初期乱流エネルギーは小さいが、混合室内へ噴出した 後に噴流の自由境界層で乱れが発生し、乱流エネルギ ーの大きなビークを生じる。下流に向かうとともに、 この乱れが噴流の中心へ移動し、混合室から噴出直前 に噴流の無次元乱流エネルギーが0.025まで大幅に増 大し、大きな乱流エネルギーを持って噴出していく結 果が得られた。

円管ノズルからの自由噴流では周囲流との剪断によ



Fig.4 Non-dimensional axial velocity profiles in mixing chamber(H/D\_=2)



Fig.5 Radial profiles of turbulent energy in mixing chamber (H/D\_=2)



Fig.6 Non-dimensional axial velocity profiles in mixing chamber(H/D\_=10)

り乱流渦を発生し、噴流の乱流エネルギーが増大する が、中心軸上の無次元乱流エネルギーは最大でも 0.013<sup>(3)</sup>程度までしか増加しない。一方、混合室内の空 気噴流の場合、循環流が発生し、周囲流が噴流の主流 と反対方向へ運動するので、混合室内の速度勾配が極 めて大きくなり、乱流渦の生成と成長に有効に作用す るため、噴流の乱流強度が増大すると考えられる。

円管内制約噴流の場合、円管が十分長ければ、一旦 発生した循環流が消失してしまい、円管内流れに変化 していくことが既往の研究<sup>(10)</sup>から明らかになってい る。従って、内部混合型二流体ノズルの場合でも、混 合室が長くなると、循環流の発生により生じた大きな 乱流強度が減衰していくと推測される。図6は H/D<sub>0</sub>=10の混合室中における軸方向速度の半径方向 分布である。図に示すように、混合室入口から約 z/D=8 の領域で軸方向の逆流が存在するが、下流に行くと、 軸方向速度がすべて正となり、循環流が下流まで達し ていないことがわかる。図7は H/D<sub>0</sub>=10 の混合室中に



Fig.7 Radial profiles of turbulent energy in mixing chamber (H/D\_=10)

おける乱流エネルギー分布である。循環流の領域で増 大した噴流の乱流エネルギーは循環流の消失ととも に再び小さくなり、出口の無次元乱流エネルギーは 0.004 程度になった。

内部混合型二流体ノズルの混合室内における流れ は、空気が混合室に噴出した後、混合室の壁によって 制約されるため循環流が発生し、噴流の乱流強度が大 幅に増大するという円管内制約噴流と同様の流動特 性を持つことが数値計算から明確となった。

4.1.2 平均速度ベクトルと中心軸上の乱流特性

図8と図9はH/D。=10及びH/D。=2の混合室内流れ 場の平均速度ベクトルの計算結果である。また、噴流 中心軸上無次元乱流エネルギー分布を図 10 に示して いる。

H/D<sub>o</sub>=10のノズルの場合、図8に示した平均速度ベ クトル図を見ると、負の軸方向速度を示す循環領域は、 約 z/D=10 まで存在するが、下流に向かうに従って循 環流が消失してしまい、円管内流れに遷移していくこ とがわかる。一方、図 10 より、循環流の発生に伴っ て、中心軸上の乱流エネルギーが徐々に増大し、循環 流の中心に相当する軸方向距離で最大値に達してか ら減衰していき、混合室の下流では一定で低い値にな っていることがわかる。また、噴流は混合室出口で絞 られてから噴出するため、縮流効果で乱流エネルギー が増加することもわかる。しかし、循環流による乱流 エネルギーの増大と比較すると、その程度は小さい。

図9および図10に示した計算結果を見ると、良好 な微粒化特性が得られることが確かめられている H/Do=2のノズルの混合室内における空気制約噴流に おいては、循環流の発生と軸上乱流エネルギーの増大 はH/Do=10の混合室と同様であるが、混合室の長さが



Fig.8 Mean velocity vectors in mixing chamber(H/D\_=10)



Fig.9 Mean velocity vectors in mixing chamber(H/D\_=2)



Fig.10 Turbulent energy distribution on the axis in mixing chamber

乱流エネルギーの最大値に達する位置とほぼ一致す るため、強い乱れを持ったまま噴出することになる。 以上の解析結果から、論文<sup>(3)</sup>で報告した内部混合型

二流体ノズルで形成された空気噴流が、円管ノズル空 気噴流よりもノズル出口直後から大きな乱流強度を 保有する原因が数値解析より明らかになった。

#### 4.2 円管ノズルからの空気噴流の解析

円管ノズル噴流における中心軸上の乱流強度分布 √<sup>1<sup>2</sup></sup>/U<sub>e</sub>及び無次元速度分布 U<sub>o</sub>/U<sub>e</sub>。の解析結果と実 験結果との比較を図11と図12に示す。ここでU<sub>o</sub>[m/s] は噴流中心軸上の軸方向速度であり、U<sub>e</sub>o[m/s]はノズ ル出口の中心速度である。横軸はノズル出口直径 D で 無次元化した軸方向距離 z/D である。乱れの等方性を 仮定して、次式で解析結果の乱流エネルギーから乱流 強度を計算して実験結果と比較した。

$$\sqrt{\overline{u^{'2}}} = \left(\frac{2}{3}k\right)^{1/2}$$
(5)

図に示すように、ノズル出口から約 z/D=5 の軸方向距 離まで速度が減衰せず、ポテンシャルコアが存在する。 また、ノズル出口の乱流強度が非常に低く、下流に向 かって約 z/D=8 の軸上距離で 0.13 程度の最大値にな ってから減少していく。乱流渦は主にノズルから噴出 後に発生することが数値計算でも確認された。



Fig.11 Non-dimensional axial velocity distribution on axis of circular tube nozzle





## 4.3 内部混合型二流体ノズルからの空気噴流乱流特 性の解析

本節では、実験と数値解析の比較によって、初期乱 れ強さが内部混合型二流体ノズルにより形成された 空気噴流乱流特性に及ぼす影響を検討する。 4.3.1 半径方向乱流特性 混合室内の解析から 得られた噴流の初期条件を用い、内部混合型二流体ノ ズル空気噴流内乱流特性の解析を行う。図 13 は軸方 向距離 z/D=2におけるノズル出口近傍の軸方向速度の 半径方向分布である。縦軸は断面での最大速度 U。で 無次元化された軸方向速度である。H/D。=10 のノズル における噴流中心部の速度分布が平坦であるのに、 H/D。=2 の短い混合室の場合、噴流の初期乱流強度が 大きく周囲流の巻き込みが促進されるために、速度分 布が H/D。=10 のノズルと比較してより速く半径方向 へ広がる。計算結果は実験結果と良好に一致している。

図 14 に z/D=2 の噴霧断面における乱流強度分布を 示す。縦軸は断面での最大速度 U。で無次元化された 乱流強度 $\sqrt{u^2}/U$ 。である。H/D。= 2 のノズル噴流では、 混合室内で既に強い乱れが発生しているため、ノズル 出口近傍でも噴流中心軸近傍の乱流強度が周辺より 大きい特徴を持つ。一方、初期乱流強度が小さい H/D。=10 のノズル噴流では乱流強度のピークが約 r=0.5Dの自由境界層の領域にあり、円管ノズル噴流の



Fig.13 Effect of mixing chamber length on axial velocity profiles in radial direction of air iet





ように噴流内の乱れが主に噴流と周囲流の速度勾配 で生成した剪断により発生することが示される。解析 結果は実験値と完全には一致していないが、実験結果 における、噴流の初期乱流強度と噴流乱流特性の関係 は数値解析によっても推算することができた。

4.3.2 中心軸上の乱流特性 異なる混合室長さ の内部混合型二流体ノズルで形成された空気噴流の 中心軸上速度分布を図 15 に示す。速度はノズル出口 の中心速度 Ueoで無次元されている。H/Do=10のノズ ルの場合、ノズル出口からポテンシャルコアの領域が 存在し、z/D=4 の軸上距離から速度が減衰し始めるこ とがわかる。それに対して H/Do=2 のノズルでは、噴 出直後のポテンシャルコアがほとんど存在せず、噴出 直後から速やかに減衰していく挙動が数値解析によ り再現された。H/Do=10のノズルの解析結果は実験値 と良好に一致しているが、H/Do=2 のノズルの場合で は計算値が実験値より速度の減衰が速いことがわか った。

次に混合室長さと空気噴流の中心軸上乱流強度分



Fig.15 Effect of mixing chamber length on axial velocity distribution on axis of air jet



Fig.16 Effect of mixing chamber length on turbulent intensity distribution on the axis of air je

布との関係について測定結果と解析結果の比較を行 う。図 16 に異なる混合室長さの内部混合型二流体ノ ズルにおける空気噴流の軸方向の乱流強度分布の計 算結果と測定結果を示す。計算値は数値解析で得られ た乱流エネルギーから(5)式を用いて得られた値であ る。H/D。=10のノズルでは、ノズル出口の乱流強度が 低く、下流に行くに従って最大値まで増加してから減 少していく。それに対して H/D。=2のノズルでは、噴 孔直後の乱流強度が H/D。=10のノズルより大きく、下 流に向かって単調減衰していく。計算値と測定値の比 較から、ノズル出口近傍場における噴流の乱流特性は 初期乱流条件の相異に大きな影響を受け、この影響を 数値解析により推算できることが示された。

実験結果と解析結果の比較から、H/Do=2 のノズル の中心軸上速度分布の計算値は実験値より小さく、ま た乱流強度の分布は測定値より低く推算される傾向 があることが示された。これは、計算で得られた乱流 エネルギーから、等方性乱流の仮定に基づいて軸方向 の乱流強度を算出しているが、その際噴流場の非等方 性を考慮していないのが一つの原因になると考えら れる。また、k-*e*モデルを用いる噴流シミュレーショ ンの解析精度の向上についてはさらに検討を行う必 要がある。

本研究の数値シミュレーションにより、内部混合型 二流体ノズルによる空気噴流は、ノズル出口からすで に大きな乱流強度を有し、その強い乱れは混合室内の 循環流の形成に起因していることが明らかになった。 また、混合室長さを循環流の発生位置と一致させる場 合、ノズルから噴出した噴流が強い乱れを持つことが わかった。以上から、本研究で提案した数値シュミレ ーションにより、最適な混合室寸法の設計が可能であ ると考えられる。

## 5. 結言

k-εモデルを用いて、内部混合型二流体ノズルにお ける空気噴流を、混合室内の制約噴流とノズルから噴 出する自由噴流に分けて数値解析を行った。実験結果 と比較検討することにより以下の知見が得られた。

1)内部混合型二流体ノズルの混合室内の空気制約 噴流は、円管内の制約噴流と同様の乱流特性を持ち、 混合室内で循環流が発生することにより噴流の乱流 エネルギーが大幅に増大する。

2)内部混合型二流体ノズルの混合室形状が形成した空気噴流乱流特性に大きな影響を及ぼす。混合室長さを噴流の乱流エネルギーが最大値になる軸上距離

と一致させることにより、大きな初期乱流強度を持つ 噴流が形成できる。

3) 噴流の初期乱れが大きい場合、噴流の自由境界 層で発生した乱流渦と比較して、ノズル出口近傍の噴 流の乱流渦運動は非常に活発である。ノズル出口から 約z/D=8の軸上距離までの噴流乱流特性がほとんど噴 流の初期乱流条件で決められることがわかった。

4) 内部混合型二流体ノズルと円管ノズルにおける 乱流特性の相異が、実験および数値解析から明らかに なった。液体の微粒化においては、内部混合型二流体 ノズル噴流が持つ強い乱流渦運動は、液滴の再分裂に 有効に作用することが推測される。

#### 参考文献

- (1) 佐賀井武,定方正毅,須田 覚:大容量内部混合二 流体アトマイザーのスケール効果,第14回液滴微 粒化講演会論文集 (1986),109-114
- (2) 佐賀井武,趙 黛青:内部混合型二流体噴霧器から 発生する乱流と噴霧構造の関係,微粒化,1,2-2,(1992),48-58
- (3) 趙 黛青,佐賀井武,定方正毅,佐藤正之:内部混 合二流体噴霧器からの空気噴流の乱流特性,化学工 学論文集,16-6.(1990),1173-1179
- (4) Sadakata,M. and Kunii,D.: Recirculation and Turbulence by jet flow confined in vessel, Chem.Eng.Japan, 5-4, (1972) 355-360
- (5)金 相進,西田恵哉,広安博之,近藤真也: 内部混 合型二流体噴射弁による液体の微粒化特性(I).日 本エネルギー学会誌, 76-3, (1997) 220-228
- (6) Patankar.V 著.張 政訳: 伝熱与流体流動的数値計 算.科学出版社, (1984)
- Khalil,E.E.,Spalding,D.B. and Whitelaw,J.H.: The Calculation of Local Flow Properties in Two -Dimensional Furnaces . Int.J. Hear Mass Transfer. 18. (1975), 775-791
- (8) 竹澤 聡,早川道雄,飯田誠一: 円管乱流噴流の 近傍場に関する実験,日本機械学会論文集(B) 54-502.(1988),1313-1318
- (9) Boguslawski.L. and Popiel.Cz.O.:J.Fluid Mech.. Flow structure of the Free Round Turbulent Jet in the Initial region, 90(1979), 531-539
- (10) Rajaratnam.N.著.野村安正訳: 噴流. 森北出版株 式会社(1981)

## 微粒化 Vol.7, No.17 (1998) 258



趙 黛青
 新エネルギー・産業技術総合開発
 機構(NEDO)
 名古屋大学高温エネルギー変換
 研究センター研究員
 〒464-8603 名古屋市千種区不老町

TEL: (052)789-3916 FAX: (052)789-3910 e-mail: zhao@nuce.nagoya-u.ac.jp 略歴: 1985 年中国華東理工大学修士課程終了。1997 年東北大学学位取得,博士(工学)。主に液体の微 粒化、噴霧燃焼の実験・解析に関する研究に従事。



青木秀之 東北大学大学院 工学研究科化学工学専攻 助教授 〒980-77 仙台市青葉区荒巻字青葉

TEL:022-217-7251 FAX:022-217-6165 e-mail: aoki@tranpo.che.tohoku.ac.jp 略歴:1992 年東北大学工学研究科博士課程修了。同年、 東北大学工学部化学工学科助手、同講師を経て、1998 年より現職。主にエネルギープロセスに関する実験・解 析および環境汚染物質低減に関する研究に従事。



三浦隆利 東北大学大学院 工学研究科化学工学専攻 教授 〒980-77 仙台市青葉区荒巻字青葉

TEL&FAX 022-217-7250

e-mail: miura@tranpo.che.tohoku.ac.jp 略歴:1977 年東北大学工学研究科化学工学専攻博士 課程修了。同年、東北大学工学部化学工学科助手、 同助教授を経て、1990 年より現職。主に燃焼を含め た熱プロセス機器の実験・理論的解析および省資源 化に関わる研究に従事。



古畑朋彦

名古屋大学高温エネルギー変換研究 センター 助手 〒464-8603 名古屋市千種区不老町

TEL: (052)789-3916 FAX: (052)789-3910 e-mail: furu@nuce.nagoya-u.ac.jp 略歴: 1994 年東北大学工学研究科化学工学専攻博士 課程修了。同年東北大学工学部助手。1997 年 8 月よ り現職。主に、燃焼シミュレーションの開発やガスタ ービンに関する研究に従事。



丹野庄二
東北大学
環境保全センター 助手
〒980-77 仙台市青葉区荒巻字青葉

TEL:022-217-7529 FAX:022-217-7530 e-mail: tanno@tranpo.che.tohoku.ac.jp 略歴:1988 年、東北大学学位取得、工学博士 現在環境保全センター助手.主に熱交換器の伝熱特性 と液体の微粒化に関する研究に従事。



佐賀井武 群馬大学 名誉教授 〒326-0141 栃木県足利市小俣町 3979 TEL&FAX: 0284-62-1131

略歴:1944 年(旧制)桐生高専化学工業科卒業、昭 和電工(株)、日本添加剤工業(株)を経て、1962 年群馬大学工学部化学工学科講師、助教授、教授を経 て、1989 年停年退官。工学博士。専門は反応工学、 燃焼工学、液体微粒化工学等。近年は内部混合二流体 アトマイザ空の微粒化機構二乱流が寄与することに 興味をもち、研究して来た。