*k*-εモデルによる円すいディフューザ内乱流の数値予測 ——第2報 壁関数・BFC法および低レイノルズ数型モデル・BFC法 NUMERICAL PREDICTION OF TURBULENT FLOW IN A CONICAL DIFFUSER USING *k*-ε MODEL —2nd Rep. WF・BFC method and LRN model・BFC method—

> 小林敏雄\*•何永森\*•森西洋平\* Toshio KOBAYASHI, Yong sen HE and Youhei MORINISHI

#### 1.まえがき

前報に引きつづき、円すいディフューザ内の乱流計算 法を確立するために、 $\theta = 4$ °の円すいディフューザ内乱 流を対象とした数値計算を行う。前報においてすでに、  $1/7 乗則・BFC法k-\epsilon$ モデルによる数値計算手法を構成 し、その計算結果について報告した"、本報では、壁関数・ BFC法および低Re数型・BFC法k-εモデルによる数値計 算手法を構成し、両手法による流れ場の数値計算を実行 する。また、以上3つのBFC計算手法による流れ場の予 測結果を実測値と比較し、各手法の予測性能について検 討を行う。

#### 2. 数值計算手法

#### 2.1 基礎方程式

本研究は前報<sup>11</sup>と同様の仮定にする.乱流モデルとし て次の2種類のものを用いる.

モデル I 円すいディフューザ用高Re数型k-εモデル モデル II 円すいディフューザ用低Re数型k-εモデル モデル I に用いる基礎方程式は前報いと同様のものであ る.モデル IIに用いる基礎方程式について、連続の式、 運動方程式およびkの輸送方程式はモデル I と同様のも のを用いる.εの式およびv<sub>t</sub>については、壁近傍の乱流特 性を考慮して補正された次のものを用いる.

$$\begin{aligned} \frac{\partial \varepsilon}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x} (\bar{u}\varepsilon) + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r \, \bar{v}\varepsilon) \\ &= \frac{\partial}{\partial x} \Big[ \Big( \frac{1}{Re} + \frac{\nu_t}{\sigma_2} \Big) \frac{\partial \varepsilon}{\partial x} \Big] + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \Big[ r \Big( \frac{1}{Re} + \frac{\nu_t}{\sigma_2} \Big) \frac{\partial \varepsilon}{\partial r} \Big] \\ &+ C_1 \frac{\varepsilon}{k} G - C_2 f_2 \frac{\varepsilon^2}{k} \end{aligned} \tag{1}$$

$$G = \nu_t \left( 2 \left\{ \left( \frac{\partial \bar{u}}{\partial x} \right)^2 + \left( \frac{\partial \bar{v}}{\partial r} \right)^2 + \left( \frac{\bar{v}}{r} \right)^2 \right\} + \left( \frac{\partial \bar{u}}{\partial r} + \frac{\partial \bar{v}}{\partial x} \right)^2 \right]$$
$$\nu_t = C_D f_\mu \frac{k^2}{\epsilon} \tag{2}$$

\*東京大学生産技術研究所 第2部

$$f_{\mu} = \left(1 - \exp\left(-y^{+}/A_{\mu}\right)\right)^{2} \left(1 + B_{\mu}/R_{t}^{3/4}\right)$$
(3)  
$$f_{2} = \left(1 - 0.3 \cdot \exp\left\{-(R_{t}/A_{u})^{2}\right\}\right)$$

$$(1 - exp(-y^+/B_u))^2$$
 (4)

上式中,  $R_t = k^2/\nu\epsilon$ ,  $y^+ = u_\tau y/\nu = R_\tau$ ,  $A_\mu = 26$ ,  $B_\mu = 4.1$ ,  $A_u = 6.5$ ,  $B_u = 6.0$ . また,  $\sigma_1 = 1.0$ ,  $\sigma_2 = 1.3$ ,  $C_1 = 1.44$ ,  $C_2 = 1.92$ ,  $C_D = 0.09$ .

## 2.2 壁関数を用いた高*Re*数型k-εモデル・BFC法 (モデルⅠ)

高Re数型k- $\epsilon$ モデルを採用し,壁面境界条件には壁関数を用いる。ディフューザの傾斜面形状を表現するため, 座標変換法によるBFC法を用いる。

壁面最近傍格子点Pにおいて,壁面に平行な速度成分 V//Pに対し次の対数速度分布の仮定が成立するものとす る(図1参照).

$$V_{/\!/P}^{+} = \frac{1}{\kappa} \ell n \left( E y_{P}^{+} \right) \qquad (\kappa = 0.4, \ E = 9.025) \quad (5)$$

上式中, VfpはP点の速度ベクトルの壁面に平行な方向 の成分を壁摩擦速度u-で無次元化した値, ypはP点の壁 座標である。壁面最近傍格子点Pにおいて乱流エネルギ の局所平衡仮定を適用することにより, u-およびypは次



図1 壁関数・BFC法の壁面境界条件(物理面)

$$\begin{array}{l} x \supset (E \not= \chi S \land f \land \delta) \\ u_{\tau} \rightleftharpoons (C_{D}^{1/2} k_{P})^{1/2} \\ y_{\mu}^{+} = u_{\tau} y_{P} / \nu \end{array}$$
(6)

y<sup>\*</sup><sub>p</sub>=u<sub>r</sub>y<sub>P</sub>/v (7) 式(5)より, P点上における V<sub>//P</sub>のn方向(壁面の法線方 向)速度勾配が次のように与えられる.

$$\frac{dV_{\prime\prime\prime}}{dn}\Big|_{y=y_{P}} = \frac{U_{\tau}}{\varkappa y_{P}} = \frac{1}{\ell n (Ey_{P}^{+})} \frac{V_{\prime\prime/P}}{y_{P}}$$
$$= \frac{V_{\prime\prime/P} - V_{\prime\prime/W}}{y_{P}}$$
(8)

上式中、 $V_{//}$ は壁面に平行な方向の速度ベクトル、 $V_{//P}$ は P点上の $V_{//}$ 、 $V_{//w}$ は壁面上のすべり速度ベクトル、 $y_P$ は壁面から格子点Pまでの法線方向距離である.式(8) より壁面上のすべり速度ベクトル $V_{//w}$ が次のように与 えられる.

$$V_{/\!/ W} = \left\{ 1 - \frac{1}{\ell n (Ey_P^+)} \right\} V_{/\!/ P}$$
(9)

式(9)を円筒座標でのx, r方向速度成分に適用するため,以下に示すベクトルの関係式を導入する(図1参照).

$$n = n_{x}i_{x} + n_{r}i_{r}$$

$$V_{P} = u_{P}i_{x} + v_{P}i_{r}$$

$$V_{//P} = V_{P} - V_{\perp P}$$

$$V_{\perp P} = V_{\perp P}n_{x}i_{x} + V_{\perp P}n_{r}i_{r}$$

$$V_{\perp P} = n_{V_{P}} = n_{x}u_{P} + n_{r}v_{P}$$

$$(10)$$

nは壁面Wにおけける単位法線ベクトルである (x, r方 向成分が $n_x$ ,  $n_r$ ). これらを用い,式(9)の $V_{//W}$ をx, r方 向成分 ( $u_{//}$ )wと ( $v_{//}$ )wで表現すると次のようになる.

$$(u_{H})_{W} = \left\{ 1 - \frac{1}{\ell n (Ey_{P}^{+})} \right\} (u_{P} - V_{\perp P} n_{x})$$
(11a)

$$(v_{l'})_{W} = \left\{ 1 - \frac{1}{\ell n (Ey_{P}^{+})} \right\} (v_{P} - V_{\perp P} n_{r})$$
(11b)

式(11)を用い格子点P上の速度成分 $u_P$ および $v_P$ を与え れば、対数則速度分布に対応する壁面上のすべり速度  $(u_{''})_w$ および $(v_{''})_w$ を壁面境界条件として与えることが できる.

kの壁面境界条件として $\partial k / \partial n = 0$ を用いる。また、P点での $\varepsilon$ の値について次の補助式を用いる。

$$\varepsilon_P = C_p^{3/4} k_p^{3/2} / (\kappa y_P) \tag{12}$$

以上の壁関数を適用するためには,格子点Pが壁座標y<sup>‡</sup> に対し30< y<sup>‡</sup>< 300の条件を満足することが必要とされ ている<sup>20</sup>. 圧力の壁面境界条件としては $\partial P/\partial n = 0$ を用 いる.

#### 2.3 低Re数型 $k-\epsilon$ モデル・BFC法(モデルII)

壁面のごく近傍では分子粘性が支配的となるために乱 れのRe数は小さくなる.また壁の存在により壁方向の運 動は抑制され、非等方性が増大する.この領域で先の高 Re数型k- $\epsilon$ モデル(モデルI)は適用できない.モデル IIの低Re数型k- $\epsilon$ モデルはこの2つの影響を考慮した もので、壁面近傍に補正関数を導入する.つまり、 $\nu_t$ のモ デル化には式(2)を用いる<sup>30</sup>.これは壁乱流の漸近挙動 のモデル化のために式(3)の補正関数 $f_x$ を導入したもの である.また $\epsilon$ 輸送方程式中には式(4)の補正関数 $f_2$ を導 入する<sup>40</sup>.

ディフューザの形状表現にはBFC法を用いる。ただ し,壁面でno-slip条件を課せるように壁面近傍でより細 い格子を生成する必要がある。壁面境界条件として速度 およびkに対しno-slip条件を課す。 $\epsilon$ については壁面近 傍の理論的挙動に近づくよう壁面で有限な値を与える。 ここでは次の3種類のものを用いている。

(a)  $\varepsilon_W^+ = \nu \varepsilon_W / u_\tau^4 = 0.1$ , (b)  $\varepsilon_W^+ = \nu \varepsilon_W / u_\tau^4 = 0.2^{5}$ , (c)  $\varepsilon_W^- = \nu (\partial^2 k / \partial y^2) w^{3}$ .

#### 3. ディフューザ内乱流の数値計算

本研究で計算対象とする流れ場は前報"と同様,図2 に示すθ=4°の軸対称円すいディフューザ内乱流である. このような流れ場について,モデルIおよびモデルIIに よる数値計算を実行する.各数値計算例の境界条件およ び計算条件を表1にまとめて示す.比較のために前報"



図2 円すいディフューザのモデル流路

ケース		ス	A-1	B-1	A-2	B-2	C-2	B-3a	B-3b	B – 3 c
計算手法			1/7 乗則・BFC法		壁関数・BFC法			LRNモデル・BFC法		
モデル			ディフューザ用高Re数型k-eモデル					ディフューザ用低 <i>Re</i> 数型k-εモデル		
境界条件	壁面	ū	1/7	乗則	壁 関 数			no-slip		
		k		$\partial k/\partial k$	n=0 (n:法線方向)			no-slip		
	ш	ε		補	助	式		ε₩=0.1	ε <sup>+</sup> =0.2	$\varepsilon_W = \nu \left(\frac{\partial^2 k}{\partial y^2}\right)_W$
	スロ	ū		$\bar{u}_{in} = \bar{u}(r)$	(実験値)		一様流入	$\bar{u}_{in} = \bar{u}(r)$ (実験値)		
		k	$k_{in} = 3.2 \times 10^{-3}$	$k_{in} = k(r)$	$k_{in} = 3.2 \times 10^{-3}$	$k_{in} = k(\gamma)$	$k_{in} = 3.2 \times 10^{-3}$	$k_{in} = k(r)$		
		ε	$\epsilon_{in} = 7.2 \times 10^{-4}$	$\varepsilon_{in} = \varepsilon(r)$	$\epsilon_{in} = 7.2 \times 10^{-4}$	$\boldsymbol{\varepsilon}_{in} = \boldsymbol{\varepsilon}(\boldsymbol{\gamma})$	$\varepsilon_{in} = 7.2 \times 10^{-4}$	Ein	$= \boldsymbol{\varepsilon}(r)$	
格子数		数	$150 \times 50$							
時間刻み		りみ	1/200	1/100	1/100	1/1000				

の1/7乗則・BFC法を併記する。計算スキームについて は前報のBFC法と同様である。入口断面において次の3 種類の境界条件を設定する。(A) $u_{in}=u(r)$ ,  $k_{in}=-定$ ,  $\varepsilon_{in}=-c$ . (B) $u_{in}=u(r)$ ,  $k_{in}=k(r)$ ,  $\varepsilon_{in}=\varepsilon(r)$ . (C)  $u_{in}=1.0$  (一様流入),  $k_{in}=-c$ ,  $\varepsilon_{in}=-c$ . 上記中の u, k,  $\varepsilon$ の分布にはLauferによる発達円管内乱流の実測 値<sup>6)</sup>を用いる。また $k \ge \varepsilon$ の一定値には実測値の断面内平 均値を用いている。出口断面では自由流出条件を用いる。 中心軸上では軸対称条件を課している。なお,格子生成 手法としては文献7)の手法を用い,壁面上での差分格子 を直交化させている。

#### 4. 計算結果と考察

各計算法による計算結果とOkwuobi<sup>®</sup>およびSingh<sup>®</sup>) による実験結果と比較する.

#### 4.1 流入条件の影響

図3および図4に、壁関数・BFC法による3種の流入





条件を用いた*a*, kの分布の計算結果を示す.図より流入 条件の差の影響は単にディフューザ入口近くの流れのみ ならず,計算対象領域の後流部にまで及ぶことが図に示 されている.

以下, ū, k, εともBの流入条件について比較する.

### 4.2 壁関数・BFC法と1/7乗則・BFC法の比較

図5 および図6より壁関数・BFC法(ケースB-2) と1/7乗則・BFC法(ケースB-1)によるaおよびkの 計算結果はほぼ一致していることがわかる.前者の計算 例において,式(9)中の係数 $D_{t}$ ={ $1-1/ln(Ey_{t})$ }= 0.85077~0.85402であった.一方,これに対応する1/7 乗則・BFC法での $V_{//\prime\prime}$ 式中の係数 $D_{n}$ =6/7=0.85714で ある.これらにより,今回の計算例において,速度場の 両境界条件の差異がわずかであることがわかる.なお, ケースB-2 で壁面最近傍格子における壁座標yzは100 前後の値となっており,対数則が適用可能な領域となっ ている.

# 4.3 低*Re*数型k-εモデル・BFC法と壁関数 ・BFC法の比較

図5より両方法による *ū*の計算結果については前者 (ケースB-3c)が後者(ケースB-2)より実験結果



#### 



図5 主流方向速度分布(計算結果と実験結果の比較)

に近づくこと,後者は壁近傍で,すでに実験結果との差 異を生じること,また,壁近傍の差異が連続の式を通し, 管中心部まで及ぶことがわかる.

図6に両者のk分布はお互いに比較的似た傾向を示す。 両者ともk分布のピーク点付近において実験結果との差 異が大きくなる。その原因としては流入条件の与え方や、 格子解像度の影響等が考えられる。

#### 4.4 乱流散逸の境界条件の影響

ケース B-3a, B-3bおよび B-3cはそれぞれ (a), (b)および(c)の $\epsilon$ 壁面境界条件による計算結果 に対応している。図5より3者のa分布の計算結果はほ ぼ同じ傾向をもつこと、3者とも実験結果と比較的よく 一致していることがわかる。図6よりk分布については 実験結果とは定量的に異なるものの、 $\epsilon$ 壁面境界条件に よる差異は小さいことがわかる。これらにより、今回の 計算対象において、低Re数型モデルに対し用いた3種類 の $\epsilon$ 壁面境界条件の違いによる流れ場への影響は小さい ものと思われる。

#### 5.まとめ

壁関数・BFC法および低Re数型・BFC法k- $\epsilon$ モデルに よる数値計算手法を構成し、両手法によるディフューザ 内乱流の数値計算を実行した。また前報<sup>1)</sup>での1 / 7乗則・



図6 乱流エネルギの分布(計算結果と実験結果の比較)

BFC法および本報での計算手法によるディフューザ流 れ場の予測結果を実験結果と比較し、以下の結論を得た.

流入条件の違いによって、*ū*、*k*の計算結果は後流部ま で影響を受ける.

今回の計算例において速度場の壁面境界条件(壁関数 と1/7乗則)の差はわずかであった。kの計算結果に及ぶ 影響も小さい。

低Re数型モデル・BFC法によるāの分布の計算結果は 壁関数・BFC法によるものより実験結果に近い分布を示 す.

低*Re*数型モデルに対し用いた3種類のε壁面境界条件 の違いによる*a*, *k*の計算結果の差異はわずかであった。 (1988年10月28日受理)

#### 参考文献

- 1) 何,森西,小林,生産研究,40-1 (1988),39
- 河村,第1回生研NSTシンポジウム講演論文集, (1986),63
- Patel. V.C., Rodi. W, Scheuerer. G, AIAA, J. 23-9 (1982), 1308
- 長野,新美,田川,第3回生研NSTシンポジウム講演論 文集,(1988),31
- 5) Rodi. W, 第10回NSTオープンセミナー,東大生研 (NST研究グループ),(1988), 5
- 6) Laufer. J, NACA. Rep. 1174 (1953), 1
- Steger. Sorenson, J. Comp. Phys., 33, (1979), pp. 405
- Okwuobi. P.A.C, Azad. R.S., J. Fluid Mech., 57, part 3 (1973), 603
- Singh. D., Azad. R.S., Proc. of Turbulence, (1981), 21