有限空间内平面相交射流的数值模拟

章 旋 徐通模 郭宏生 惠世恩

(西安交通大学)

〔摘要〕 本文利用 SIMPLE 算法对有限空间内平面相交射流的等温流场进行了数值模拟。差 分格式为乘方格式,文中计算和分析了相交射流的夹角、间距和截面突扩比对流场和射流汇合的 影响。计算结果在定性上是合理的。

关键词 平面相交射流 等温流 流场模拟 数学模型 分类号 TK16

1 前言

随着湍流射流在工程中的广泛应用,关 于它的研究前人已进行了大量有益的工作。 但是有关有限空间内的相交射流,研究的还 很不够,特别是小空间内的平面相交射流尚 未见报道。然而,工程实际中,由于混合、工艺 等方面的要求,这种情况运用很广。例如燃气 和空气呈相交射流在燃烧室内组织燃烧。

本文采用数值计算的方法研究了矩形区 域内相交射流的等温流场,计算和分析了射 流夹角、射流间距和截面突扩比对流场和射 流汇合点的影响。模拟的对象是两股对称布 置的等温、等密度、等速的平面相交射流。

2 数学模型

平面射流是二维湍流流动,可以由时均的质量和动量守恒方程描述。方程组通过选取合适的湍流模型来达到封闭^[1]。

比较几个具有代表性的湍流模型发现, 混合长度模型简单,计算工作量小,在简单射 流的计算中可以获得满意的结果。但对于具 有回流区的流动,因缺乏足够的计算混合长 度的知识而无法得到满意的结果; $K - \epsilon 风$ 方程模型计算工作量比混合长度模型大,但 多数情况下(各向同性,且Re数较高)可得到 近乎真实的解,并且通用性好;湍流应力模型 可以考虑流场的各向异性,但计算工作量太 大。根据本文计算对象的实际情况,选取了 Launder – Spalding 的 $K - \epsilon 双方程模型^{[2]}$ 。

时均的质量、动量守恒方程及湍动能 *K* 和耗散率 є 的守恒方案可写成如下通用形 式^[3]:

$$\frac{\partial}{\partial x}(\rho u \varphi) + \frac{\partial}{\partial y}(\rho V \varphi)$$
$$= \frac{\partial}{\partial x}(\Gamma \frac{\partial \varphi}{\partial x}) + \frac{\partial}{\partial y}(\Gamma \frac{\partial \varphi}{\partial y}) + S$$

上式中 φ 所代表的变量及各方程的扩散 系数 Γ 和源项 S 见表 1。

表1

φ	Г	S
1.0	0	0
U	μ_{eff}	$-\frac{\partial p}{\partial x}+\frac{\partial}{\partial x}(\mu_{\rm eff}\frac{\partial u}{\partial x})+\frac{\partial}{\partial y}(\mu_{\rm eff}\frac{\partial v}{\partial x})$
V	$\mu_{\rm eff}$	$-\frac{\partial p}{\partial y}+\frac{\partial}{\partial x}(\mu_{\rm eff}\frac{\partial u}{\partial y})+\frac{\partial}{\partial y}(\mu_{\rm eff}\frac{\partial v}{\partial y})$
к	$\mu + \frac{\mu_{\rm t}}{\sigma_{\rm k}}$	$G ightarrow ho \epsilon$
ε	$\mu + \frac{\mu_t}{\sigma_e}$	$rac{arepsilon}{k}(C_1G-C_2 hoarepsilon)$

① 收稿日期 1993 - 09 - 21
 ② 本文联系人 章 旋 男 25 研究生 710049 西安交通大学 9275[#]

 $G = \mu_{t} \{ 2 [(\frac{\partial u}{\partial x})^{2} + (\frac{\partial v}{\partial y})^{2}] + (\frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x})^{2} \}$ $\mu_{t} = C_{\mu} \rho k^{2} / \epsilon$ $\mu_{eff} = \mu + \mu_{t}$ $\notin \mathbb{Z} \text{ per B \ \ } \mathbb{X}$ $C_{\mu} = 0.09 \quad C_{1} = 1.44 \quad C_{2} = 1.92$ $\sigma_{k} = 1.0 \quad \sigma_{\epsilon} = 1.3$

3 数值方法

计算过程采用了文献[4]的 SIMPLE 方 法,交错网格系统,基本方程离散化后为:

 $a_{\mathrm{p}}\varphi_{\mathrm{p}} = a_{\mathrm{w}}\varphi_{\mathrm{w}} + a_{\mathrm{E}}\varphi_{\mathrm{E}} + a_{\mathrm{a}}\varphi_{\mathrm{a}} + a_{\mathrm{N}}\varphi_{\mathrm{N}} + b$

利用交替方向的逐线 TDMA 方法求解 该差分方程。差分方式采用乘方格式。

用壁面函数法计算近壁参数^[3]。

将射流入口速度 V 分解为 Uin 和 Vin 两 个分速度分别作为两个动量方程的入口边界 条件。

4 计算结果及分析

4.1 两种布置方式的比较

针对无外侧突扩区域和有突扩区域的两 种布置方式,进行速度场计算,获得速度分布 (图 1、2)。





图 2 无外侧突扩区域的速度分布

由计算结果可见,无论有、无外侧突扩区 域,都存在回流区。所不同的是前者的回流作 用较后者更大更强。当射流进入突扩的矩形 区域后,由于射流对周围介质的卷吸作用,如 果周围介质没有或较少,不足以提供足够的 卷吸量,就会形成逆向压力梯度,从而产生回 流作用。对相交射流来讲,射流倾斜射入,由 于水平方向的动量分量,使射流横向卷吸能 力增强。因此无论是否有外侧突扩区域,都能 产生明显的回流区。可见,射流倾角,对产生 回流区具有重要作用。

4.2 **夹角的影响**

针对截面突扩比(1=1/c)为0和1.0两 种布置方式,在射流夹角 θ 为30°~120°范围 内变化时的流场分布进行计算。用回流区面 积占整个矩形区域的百分比——回流区面 积比($\overline{A}_b = A_b/(a \cdot b)$)来表示回流区大小; 用最大截面回流量占入口流量的百分比 ——最大截面回流量占入口流量的百分比 ——最大截面回流量占入口流量的百分比 ——平均截面回流量占入口流量的百分比 ——平均截面回流率($\overline{F}_a = F_a/F_{in}$)和回流 室前先达到入口纵向速度的一半处为相交 射流的汇合点(C点),并以C点至入口截面 的距离占整个区域长度的百分比——相对 汇合距离($\overline{C} = lc/b$)表示汇合点位置。



图4 夹角对回流量的影响

F_m, Δ, l̄=0, ▲, l̄=1.0, F_n, ○, l̄=0, ●, l̄=1.0 计算结果(图 3、4、5)表明,随着相交射 流夹角的增大,回流区和回流量都相应增加, 其中具有突扩区域的情况,其增长更显著。分 析原因在于随夹角增长,射流水平方向动量 分量增加,水平方向引射作用加强,横向卷吸 能力提高;同时,由于射流斜向内侧行进,在 外侧提供了宽广的可形成回流区的区域,所 以使回流区和回流量都明显增加。

夹角增大,几何关系本身使汇合点提前; 同时,由于夹角增大引起水平分速度增加,也 迫使汇合点提前,从而综合效果是使相对汇 合距离呈指数规律变化。





图 6 截面突扩比对回流区面积的影响 $\Delta_{1}\bar{s} = 1.0, \ \theta = 90^{\circ}$

4.3 截面突扩比的影响

在保持间距比($\overline{S} = S/C$)为1.0和射流 夹角 θ 为90°的前提下,改变截面突扩比 \overline{I} 从 0.17到3.5,进行了九种情况的计算(图6、7、 8)。

结果表明,随着截面突扩比增大,回流区 和回流量都呈增长趋势。与文献[5]的实验 数值相比较,一方面,两者具有一致的变化趋 势;另一方面,由于本文研究的是两股相交射 流,其回流情况还受到射流间距、夹角的影 响,所以并非象文献中显示的完全线性变化。



图 7 截面突扩比对回流量的影响

 $\overline{F}_{m}:\Delta;\overline{F}_{a}: \blacktriangle; \quad \overline{s}=1.0, \theta=90^{\circ}$

截面突扩比增大,汇合点逐渐提前,这是 由于在 $\overline{S} = 1.0$ 的前提下,当 $\overline{l} < 1.0$ 时,内 侧补气条件比外侧好,故射流易于向外偏,造 成汇合点推迟;当 $\overline{l} > 1.0$ 时,外侧补气条件 好,所以射流向内偏,使汇合点提前。

4.4 射流间距的影响

在保持截面突扩比 l = 1.0 和射流夹角 $\theta = 90^{\circ}$ 的条件下,计算了 \overline{S} 从 0.5 到 4.0 内 的各种流场分布。



究其原因在于,随着间距增大,虽然 l = 1.0 保持不变,但突扩区域相对所占比例减小,使 回流区减小,而 S > 2.67 后,回流区基本上

不再变化。间距增大,两股射流的互相对冲程 度减弱,由此引起的动量消耗减小,所以每股 射流都保持有较大的动量,从而具有较大的 卷吸能力,使回流量有所增加。但这种增大是 十分缓慢的,即射流间距对回流量影响不大。

射流间距对汇合点位置有很大影响。间 距增大,汇合点迅速推迟,当 *S* > 2.0 后,两 股射流无法形成汇合点。图 11 所示为线性关 系,这与文献[6]的实验结果一致。

5 结 论

稈

 有限空间内平面相交射流在无外侧 突扩区域情况下,仍然能够形成回流区。

2.相交射流的夹角对流场有显著影响。夹角增大,回流区和回流量都增大,汇合 点提前。

3 外侧突扩区域的大小对回流也有明显影响。在¹<3.5范围内,增大突扩区域,可以使回流区和回流量增大,使汇合点提前。</p>

4 相交射流间距对回流有一定影响。 间距增大,回流区域减小,而回流量略有增加,间距比和相对汇合距离之间有线性关系。

文 献

- Schlichting H. Boundary-layer theory (seventh edition). McGraw-Hill book company, 1979
- 2 Launder B E, et al. The numerical computation of turblent flow. Computer methods in applied mechanics and engineering, 1979(3), P269-289
- 3 陶文栓. 数值传热学. 西安交通大学出版社,1968
- 4 Patanker S V, Numerical heat transfer and fluid flow. Hemisphere Publishing Corporation, 1980.
- 5 Beer J M & Chigier N A. Combustion aerodynamics. Applied Science Publishers Ltd, 1972, P30.
- 6 王俊民.相交射流的实验研究. 西安交通大学硕士学位 论文,1987,P36-37

JOURNAL OF ENGINEERING FOR THERMAL ENERGY AND POWER

1994 Vol. 9 No. 6

CONTENTS

(313) The Numerical Simulation of Two Planar-Intersecting Jets in a Finite Space-----Zhang Xuan,
 Xu Tongmu, Guo Hongsheng, Hui Shi' en (Xi' an Jiaotong University)

Through the use of a SIMPLE algorithm a numerical simulation has been conducted of the isothermal flow field of two planar-intersecting jets in a finite space. The difference scheme is of an involution one. The authors have calculated and analysed the included angle, the spacing between the two jets and the influence of a section sudden expansion ratio on the flow field and the convergence of the jets. The calculation results have been found to be qualitatively rational. Key words; planar-intersecting jets, isothermal flow, flow field simulation, mathematical model

- (317)An Experimental Investigation of the Flow Field in a Large-sized Boiler Furnace.....Guo Hong-sheng, Xu Tongmo, Hui Shi' en, Che Defu, Chen Tie(Xi' an Jiaotong University) This paper presents the cold-state aerodynamic field simulation test results for a WG 300 MW boiler furnace. The test results have shown that the different dynamic pressure ratio of the primary air and secondary air, the feeding mode fo the primary air and the layout format of the burners will all exercse a certain influence on the in-furnace aerodynamic field. The said results can be employed to guide the furnace design and operation of the home-made 300 MW boiler units and other tangentially fired boilers. Key words boiler, model, aerodynamic test
- (324) The Fatigue Life Analysis of the Drums of Three 65 t/h Boilers Installed in a Factory.....Jiang Jialing, Lin Xinghua, et al. (Zhe jiang University)

This paper deals with the low-cycle fatinue life analysis of the drums of three medium-pressure 65t/h boilers. Key words: boiler drum, low-cycle fatigue, service life

(329) A Fuzzy Pore Model for Pulverized Coal Particle Combustion.....chen Hong, Sun Xuexin, et al. (National Key Laboratory for Coal Combustion under the Central China Polytechnical University)

I. W. Smith (CSIRO Division of coal and Energy Technology, Australia)

With the help of a mercury injection device the authors have studied the pore structure of 8 types of raw coals and their coking samples with different burn-out rates. It has been found that the pore volume of large holes constitutes the absolute majority of the coal pore volume while the pore area of small holes the absolute majority of coal poal pore area. Based on the test results and theoretical deduction the authors have come up with a new type of pore structure model, the socalled fuzzy pore model. The fuzzy large pores and fuzzy small pores control rispectivily the mass transfer and chemical combustion process in the pores. In this papte is given the control equation of coal particle combustion process and a numerical solution of the coal single particle internal combustion process. Also studied is the effect on coal coking reactivity of such