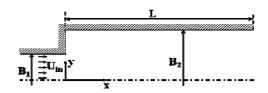
# 计算传热学第三次大作业

提交的报告包括三个问题,即突扩管道内燃烧问题、直通道内的燃烧问题、圆管内的扩散燃烧。

#### 问题一:后台阶燃烧问题



考虑后台阶流动的问题,流体以一定的速度流入计算区域,在后台阶附近形成旋涡,影响表面处的换热能力,同时在内部给定一个初始温度场,研究其中的燃烧以及组分混合问题。 在远离入口处,流动逐渐趋于均匀,表面换热能力逐渐稳定。

为了更好的理解初始温度场、来流温度、壁面温度、来流速度四个变量,我们采用单变量方法分析这四个变量对于后台阶燃烧问题的影响。

### (1) 设定问题的基本方程和边界条件

连续性方程: 
$$\frac{\partial \rho u}{\partial x} + \frac{\partial \rho v}{\partial y} = 0$$
X方向动量方程: 
$$\frac{\partial \rho uu}{\partial x} + \frac{\partial p vu}{\partial y} = -\frac{\partial p}{\partial x} + \frac{\partial}{\partial x} (\mu \frac{\partial u}{\partial x}) + \frac{\partial}{\partial y} (\mu \frac{\partial u}{\partial y}) + \Phi$$
Y方向动量方程: 
$$\frac{\partial \rho uv}{\partial x} + \frac{\partial p vv}{\partial y} = -\frac{\partial p}{\partial y} + \frac{\partial}{\partial x} (\mu \frac{\partial v}{\partial x}) + \frac{\partial}{\partial y} (\mu \frac{\partial v}{\partial y}) + \Phi$$
能量方程: 
$$\frac{\partial \rho uc_p T}{\partial x} + \frac{\partial p vc_p T}{\partial y} = \frac{\partial}{\partial x} (\lambda \frac{\partial c_p T}{\partial x}) + \frac{\partial}{\partial y} (\lambda \frac{\partial c_p T}{\partial y}) + \Phi$$

表 1 初边值条件

	不同入口温度	不同壁面温度	不同流速	不同初始场温度		
入口温度	300/800/1700	800	300	800		
入口速度	50	50	1/10/50	50		
出口	$\left. \frac{\partial T}{\partial x} \right _{out} = 0, \left. \frac{\partial U}{\partial x} \right _{out} = 0, \left. \frac{\partial V}{\partial x} \right _{out} = 0$					

上边界	$T_{up} = 500$	$T_{up} = 500 / 800$	$T_{up} = 800$	$T_{up} = 500$	
	$U_{up} = 0$	$U_{up} = 0$	$U_{up} = 0$	$U_{up} = 0$	
	$V_{up}=0$	$V_{up}=0$	$V_{up}=0$	$V_{up}=0$	
下边界	$\partial T$ $\partial U$				
	$\left. \frac{\partial T}{\partial y} \right _{down} = 0, \left. \frac{\partial U}{\partial y} \right _{down} = 0, V_{down} = 0$				
左边界	$T_{left} = 500$	$T_{left} = 500 / 800$	$T_{left} = 800$	$T_{left} = 500$	
	$U_{\mathit{left}} = 0$	$U_{\it left}=0$	$U_{\mathit{left}} = 0$	$U_{\mathit{left}} = 0$	
	$V_{\mathit{left}} = 0$	$V_{left} = 0$	$V_{\mathit{left}} = 0$	$V_{\mathit{left}} = 0$	
初始温度场	1700	1700	1700	500/1700	

### (2) 区域离散方案

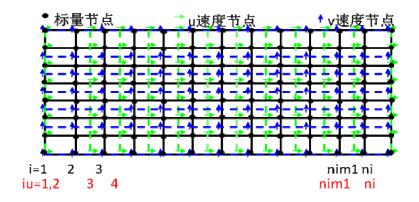


图 1 网格划分

采用交错网格,先生成标量网格如下图实线所示。在x方向和y方向分别布置 NI 和 NJ 个网格节点。然后再生成u 网格,如图 1,水平实线和垂直虚线。最后生成v 网格,如图水平虚线和垂直实线所示。

### (3) 离散方程

通用形式的扩散方程离散:

$$\frac{\partial \rho u \varphi}{\partial x} + \frac{\partial \rho v \varphi}{\partial y} = \frac{\partial}{\partial x} (\Gamma \frac{\partial \varphi}{\partial x}) + \frac{\partial}{\partial y} (\Gamma \frac{\partial \varphi}{\partial y}) + S_{\phi}$$

$$J_x = \rho u \varphi - \Gamma \frac{\partial \varphi}{\partial x}, J_y = \rho v \varphi - \Gamma \frac{\partial \varphi}{\partial y}$$

设,

$$\int_{s}^{n} \int_{w}^{e} J_{x} dx dy + \int_{w}^{e} \int_{s}^{n} J_{y} dy dx - \int_{w}^{e} \int_{s}^{n} S_{\phi} dy dx = 0$$

$$\left(J_{xe} - J_{xw}\right) \Delta y + \left(J_{yn} - J_{ys}\right) \Delta x + S_{\phi} \Delta y \Delta x = 0$$

其中,

$$\begin{split} J_{xe}\Delta y &= F_e \varphi_P + D_e A(P_e) (\varphi_P - \varphi_E), \quad J_{xw}\Delta y = F_w \varphi_P + D_w B(P_w) (\varphi_W - \varphi_P) \\ J_{yn}\Delta x &= F_n \varphi_P + D_n A(P_n) (\varphi_P - \varphi_N), \quad J_{ys}\Delta y = F_s \varphi_P + D_s B(P_s) (\varphi_S - \varphi_P) \end{split}$$

整理,并注意到连续方程的离散式 $F_e - F_w + F_n - F_s = 0$ ,得到:

$$(D_e A(P_e) + D_w B(P_w) + D_n A(P_n) + D_s B(P_s) - S_P \Delta x \Delta y) \varphi_P$$
  
=  $D_e A(P_e) \varphi_E + D_w B(P_w) \varphi_W + D_n A(P_n) \varphi_N + D_s B(P_s) \varphi_S + S_C \Delta x \Delta y$ 

其中,

$$DA(P) = DA(|P|) + \lceil |-F,0| \rceil$$
,  $DB(P) = DA(|P|) + \lceil |F,0| \rceil$ 

计算时采用乘方格式,其相应的A(|P|)的表达式如下:

$$A[|P|] = \left\lceil \left| (1 - 0.1|P|)^5, 0 \right| \right\rceil$$

### (4) 数值求解的流程

求解流程如图 2 所示。

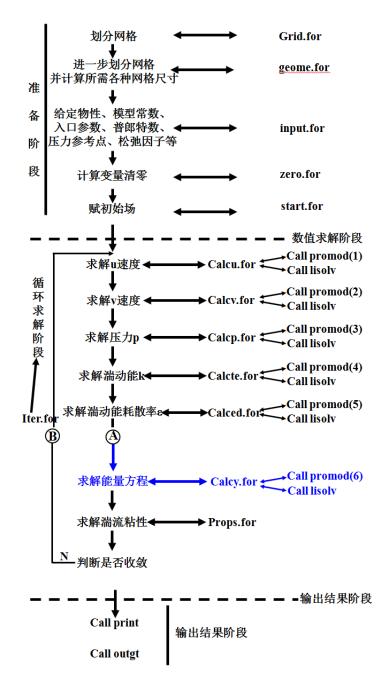


图 2 求解流程图

## (5) 计算结果及分析

经过对不同来流温度、不同流速、不同壁面温度以及不同的初始温度的计算结果进行计算,分析如下:

#### A、入口温度

根据我们的调研,甲烷着火点 801K,据此对实验变量进行设定。当壁面温度为 500K,

流速 50m/s 时,设定甲烷来流温度分别为 300K、800K、1700K。所得结果如图 3:

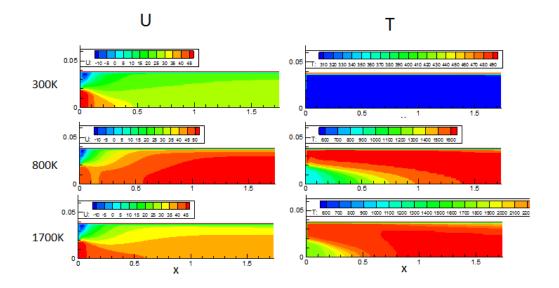


图 3 不同来流温度时的速度场和温度场

在壁温较低的情况下,来流温度较小时不能够发生燃烧。随着来流温度的提高,温度 场的变化梯度更大,火焰面更靠近入口处。这是因为温度越高,燃烧速度越快,放热率越大, 温度升高的也就越快。

### B、入口速度

设计入口温度为 300K, 壁面温度 800K, 计算入口速度分别为 1m/s、10 m/s、50 m/s 时的燃烧情况, 计算结果如图 4 所示。

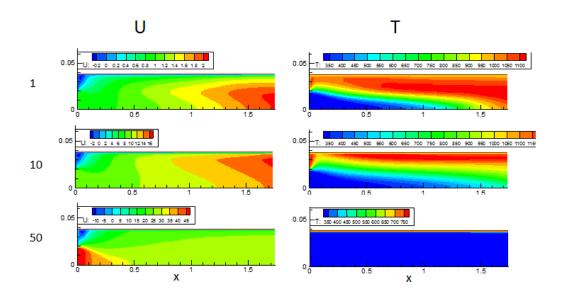


图 4 不同入口速度时的速度场和温度场

随着入口速度的提高,火焰面逐渐被拉长,火焰面的椎角越来越小。这是因为火焰燃烧时,火焰面处,燃烧速度应与流动速度相同。入口速度越大,那么火焰面的椎角也就越大。 计算结果与理论符合的很好。

当入口速度继续增大时,在我们的考察范围内看不到明显的燃烧现象。可能是因为火焰面被推至较远处,也有可能是因为没有燃烧。

#### C、壁面温度

设计入口温度 800K,入口速度 50m/s。分别设定壁面温度为 500K 和 800K。计算结果如图 5 所示。

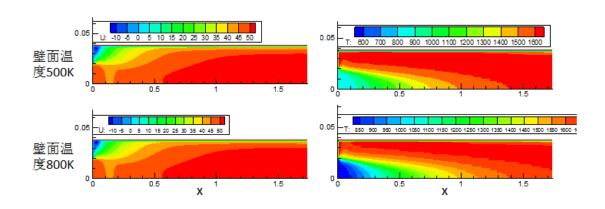


图 5 不同壁面温度时的速度场和温度场

根据前面的计算结果可知,在速度较小时,入口温度 300K 时,壁面温度 800K 也是能够着火的。但是壁面温度为 500K 时不能着火。这说明,壁面温度对燃烧过程有一定的影响。

如图 5 计算结果表明,在入口温度较高时,壁面温度对燃烧的影响很小。

#### D、初始场温度

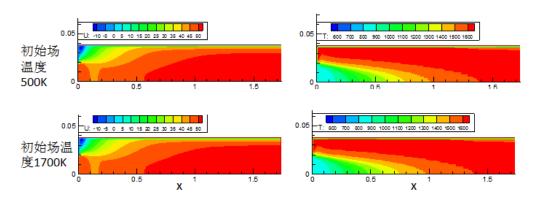
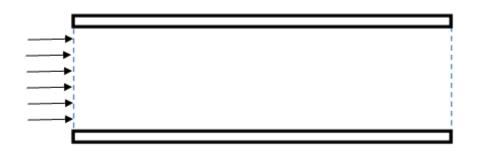


图 6 不同处市场温度时的速度场和温度场

设计入口温度 800K,入口速度 50m/s,壁温 500K,对初始场温度 500K 和 1700K 分别进行计算,所得结果如图 6。

在入口温度较高、来流速度较大的情况下,初始场温度对燃烧影响不大。

### 问题二: 直通道内的燃烧问题



入口为燃料和空气的混合气体,以相同的速度和温度流入直通道内,计算域的上下边界为固壁边界,出口为充分发展条件,计算得到了不同来流速度下的速度场和温度场。

控制方程、区域离散、离散方程和求解流程同问题(一)相同。

在这里我们考察了不同入口速度对燃烧的影响,计算结果如图 7.

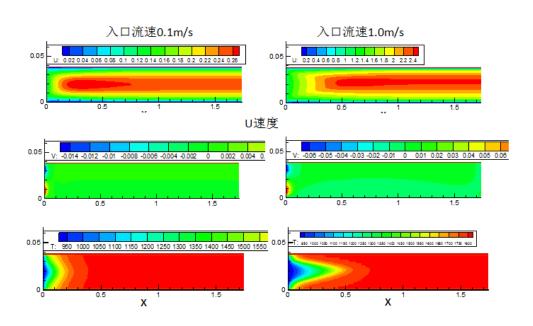
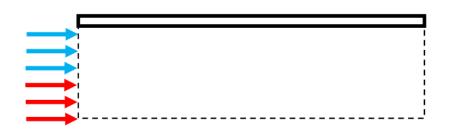


图 7 直通道内不同来流速度时的速度场和温度场

计算结果中,速度场和温度场的对称性较好,在 V 场中,中心线两侧的两个窝中心对称,说明我们的程序的准确性。

我们可以看到,随着来流速度从 0.1m/s 增加到 1.0m/s,火焰面被拉长,速度梯度降低。 这也是因为火焰燃烧时,火焰面处,燃烧速度应与流动速度相同。入口速度越大,那么火焰 面的椎角也就越大。

### 问题三: 圆管内的燃烧问题



燃料和空气按照相同的温度和速度流入圆形通道内,计算区域上边界为固壁,下边界为对称边界,出口为充分发展条件,分别给定不同的来流速度进行计算。

控制方程、区域离散、离散方程和求解流程同问题(一)相同。

在这里我们考察了不同入口速度对燃烧的影响,计算结果如图 8。

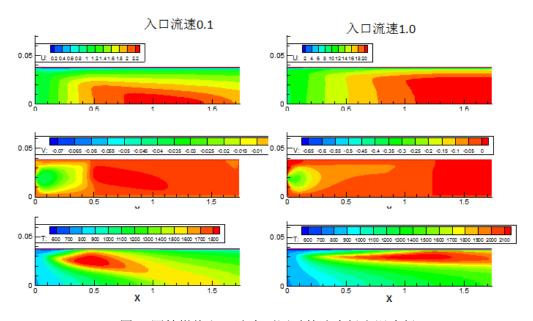


图 8 圆管燃烧入口速度不同时的速度场和温度场

随着入口速度的增大, Re 数逐渐增大, 速度剖面变得饱满, 燃烧使流场的温度升高, 入口之后的流速明显增大。

随着入口速度的增大,火焰面的长度越长,这是由于速度越大,对于扩散燃烧问题,

在燃料和氧化剂混合的时间内通过的距离越长。