doi:10.11887/j.cn.202304002

http://journal. nudt. edu. cn

# 可压缩流大涡模拟耦合概率密度函数方法中的滤波压力模型<sup>\*</sup>

张 林,梁剑寒,王 翼,孙明波 (国防科技大学空天科学学院,湖南长沙 410073)

摘 要:亚格子组分 – 温度关联项显著影响反应流大涡模拟精度。利用概率密度函数方法中概率等效的 特点,发展一种新的滤波压力模型,可以良好封闭亚格子组分 – 温度关联项。介绍概率密度函数及其耦合求解 方法,在已有模型基础上推导建立新的滤波压力模型,并在三维超声速氢气/空气时间发展反应混合层中对不同 的滤波压力模型进行数值测试。结果表明,与传统的滤波压力模型相比,新的滤波压力模型可以明显改善反应 混合层的模拟准确度。特别地,基于新的滤波压力模型,大涡模拟耦合概率密度函数方法可以较好地模拟链式 反应中间微小组分如超氧化氢基等,有望更有效地再现自点火等复杂现象。

关键词:可压缩流;大涡模拟;概率密度函数方法;滤波压力;亚格子组分 - 温度 关联项



中图分类号:V434 文献标志码:A 开放科学(资源服务)标识码(OSID): 文章编号:1001-2486(2023)04-011-09

# Filtered pressure model in large eddy simulation coupled probability density function method for compressible flows

#### ZHANG Lin, LIANG Jianhan, WANG Yi, SUN Mingbo

(College of Aerospace Science and Engineering, National University of Defense Technology, Changsha 410073, China)

Abstract: The subgrid species-temperature correlation term significantly affects the accuracy of large eddy simulation of reactive flows. A new filtered pressure model was developed by using the basic characteristics of probability equivalence in the probability density function method, which can well close the subgrid species-temperature correlation term. The probability density function and its coupling solution method were introduced. Then, a new filtered pressure model was derived based on previous models. Numerical tests of different filtered pressure models were carried out in a three-dimensional supersonic hydrogen/air temporally evolving reactive mixing layer. The results show that, compared with the traditional filtered pressure model, the new filtered pressure model can significantly improve the simulation accuracy of the reaction mixing layer. In particular, based on the new filtered pressure model, the large eddy simulation coupled probability density function method can better simulate minor species in the chain reaction such as hydrogen peroxide, which is expected to more effectively reproduce complex combustion phenomena such as self ignition.

Keywords: compressible flow; large eddy simulation; probability density function method; filtered pressure; subgrid species-temperature correlation term

以超燃冲压发动机为动力的吸气式高超声速 飞行器同时在军用和民用方面展现巨大潜力,多 年来受到广泛关注<sup>[1-5]</sup>。当前,超燃冲压发动机 正在向宽域、高性能、强鲁棒性的方向发展,其中 的宽域湍流燃烧过程极为复杂,存在来流条件变 化大、燃烧模式复杂、稳焰方式多样等特点,湍 流 - 化学反应相互作用强烈,需持续开展探索。

随着计算流体力学和计算燃烧学的发展,数值 模拟逐渐成为理解认识宽域湍流燃烧过程不可或 缺的重要手段。当前,大涡模拟(large eddy simulation,LES)已广泛用于高速湍流燃烧模拟<sup>[6]</sup>。 虽取得了巨大成功,但仍然有一些问题尚待明确, 特别是部分亚格子模型的封闭。其中,最为重要的 模型之一就是湍流燃烧模型,通常用于封闭滤波的 化学反应源项。概率密度函数(probability density function,PDF)方法的基础为随机假设<sup>[7]</sup>,即假设湍 流流场中的物理量为随机变量。从随机方法出发, 无论过程多么复杂,所有的单点单时刻过程均严格 封闭。因此,湍流 – 化学反应相互作用(即滤波 的化学反应源项)可以由 PDF 方法精确封闭。为 了提高 PDF 方法的鲁棒性,通常将其与 LES 耦合 求解,称之为 LES-PDF 方法,该方法在湍流反应 流中得到广泛应用<sup>[8-16]</sup>。

LES-PDF 方法发展于低速流,为了将其拓展 至高速流,众多学者做出了大量杰出工作。Hsu 等<sup>[17]</sup>基于焓的控制方程,在 PDF 能量方程中引 入了平均压力的物质导数项,使得 PDF 可以考虑 高速流中的可压缩效应。然而,该方法并未考虑 黏性耗散。为了处理超声速流场中广泛存在的间 断,Möbus 等<sup>[18]</sup>在 PDF 能量方程的计算中引入了 Rankine-Hugoniot 关系式。在 Banaeizadeh 等<sup>[11]</sup> 的工作中,可压缩效应和黏性耗散效应基于 LES 场计算,然后通过插值的形式反馈给 PDF 粒子。 后来,学者们提出了能量 - 压力 - 速度 - 标量联 合 PDF<sup>[19-20]</sup>以及速度 - 标量 - 压力 PDF<sup>[21]</sup>方 法。尽管理论上更加完备,但却需要封闭额外的 条件滤波项,这些条件滤波项封闭极其困难,而已 有的模型大多缺乏充分的验证。

在传统 LES 中, 滤波压力通常基于理想气体 状态方程,由滤波的组分、温度、密度直接得到,并 未考虑亚格子组分 - 温度关联项(本文也称为亚 格子压力)。由于该项建模极为困难,已有大涡 模拟中大都忽略了它。研究<sup>[22]</sup>表明,忽略亚格子 组分 - 温度关联项在燃烧释热较强时将带来显著 误差。而对于 LES-PDF 方法,由于 PDF 粒子信息 更加全面,有望更好封闭滤波压力。Gerlinger<sup>[23]</sup> 提出了一种新方法,平均压力通过名义粒子上的 瞬时参数值直接计算。考虑到 PDF 系综平均场 包含统计噪声,直接反馈给 LES 可能引入数值误 差,甚至引起数值不稳定,因此采用移动时间平均 方法以减小统计噪声,但该处理仅适用于统计定 常流<sup>[23]</sup>。在 LES-PDF 方法用于非定常高速流动 燃烧问题的模拟时,滤波压力模型对于该方法的 数值解质量、湍流 - 化学反应相互作用过程的模 拟精度、耦合方法鲁棒性等具有显著影响,因此迫 切需要发展高分辨率的滤波压力模型。

为了适用于非定常强释热条件下的可压缩流 模拟,基于 LES-PDF 方法,提出了一种新的滤波 压力模型,充分利用 LES 和 PDF 各自优势,并在 考虑亚格子组分 - 温度关联项的同时降低统计噪 声的影响。在三维超声速氢气/空气时间发展反 应混合层中进行了数值测试,并与直接数值模拟 (direct numerical simulation, DNS)结果进行对比, 验证新模型的优势。

# 1 LES-PDF 方法

### 1.1 标量 PDF 输运方程

为了改善间断流场中的 PDF 能量精度及 LES-PDF 耦合求解精度,采用文献[24]的一致守 恒型 PDF 方法。

对于气相多组分可压缩流,混合物总能的能 量方程可以表述为

$$\frac{\partial \rho e_{i}}{\partial t} + \frac{\partial \rho u_{i} e_{i}}{\partial x_{i}} = -\frac{\partial q_{i}}{\partial x_{i}} + \frac{\partial \tau_{ij} u_{i}}{\partial x_{i}} - \frac{\partial p u_{i}}{\partial x_{i}} \qquad (1)$$

式(1)满足爱因斯坦求和约定(单个式子中成对 出现的下标为哑标,表示求和,与具体的哑标字母 无关,如 $u_iu_i = u_ju_j = u_1u_1 + u_2u_2 + u_3u_3$ )。其中, $\rho$ 为密度, $u_i$ 为速度分量, $\tau_{ij}$ 为黏性应力张量分量,p为压力,t为时间, $x_i, x_j$ 均为坐标分量, $e_i$ 为混合 物的总能, $q_i$ 为能量通量项,由式(2)确定。

$$q_i = -\lambda \frac{\partial T}{\partial x_i} - \rho \sum_{\alpha=1}^{N_{\rm sp}} h_\alpha D_\alpha \frac{\partial Y_\alpha}{\partial x_i}$$
(2)

其中, $\lambda$  为导热系数,T 为温度, $N_{sp}$  为混合物包含的组分数模, $h_{\alpha}$ 、 $D_{\alpha}$ 和 $Y_{\alpha}$ 分别为组分 $\alpha$ 的焓、分子扩散系数和质量分数。经过简单变化,混合物总能的能量方程可以改写为

$$\frac{\partial \rho e_{i}}{\partial t} + \frac{\partial \rho u_{i} e_{i}}{\partial x_{i}} = \frac{\partial}{\partial x_{i}} \left( \frac{\mu}{Pr} \frac{\partial e_{i}}{\partial x_{i}} \right) - \frac{\partial \rho u_{i}}{\partial x_{i}} + \frac{\partial \tau_{ij} u_{i}}{\partial x_{j}} - \sum_{\alpha=1}^{N_{sp}} \frac{\partial}{\partial x_{i}} \left[ \left( \frac{\mu}{Pr} - \rho D_{\alpha} \right) h_{\alpha} \frac{\partial Y_{\alpha}}{\partial x_{i}} \right] - \frac{\partial}{\partial x_{i}} \left[ \frac{\mu}{Pr} \frac{\partial}{\partial x_{i}} \left( \frac{1}{2} u_{j} u_{j} - RT \right) \right]$$
(3)

式中:µ为分子黏性系数;Pr为普朗特数,即分子黏性 系数与热扩散系数之比;R为气体常数。上述能量方 程和各组分的质量方程可以写成统一的形式,称为 标量(含组分质量分数和总能)守恒方程,即

$$\frac{\partial \rho \phi_{\alpha}}{\partial t} + \frac{\partial \rho \phi_{\alpha} u_{i}}{\partial x_{i}} = -\frac{\partial J_{i}^{\alpha}}{\partial x_{i}} + \rho S_{\alpha} \qquad (4)$$

其中, $\phi_{\alpha}$ 表示标量, $J_{i}^{\alpha}$ 和 $S_{\alpha}$ 分别表示标量通量和标量源项,分别由式(5)~(6)计算。

$$J_{i}^{\alpha} = \rho D_{(\alpha)} \frac{\partial \phi_{\alpha}}{\partial x_{i}} = \frac{\mu}{Sc_{(\alpha)}} \frac{\partial \phi_{\alpha}}{\partial x_{i}}$$
(5)

$$S_{\alpha} = \begin{cases} \omega_{\alpha} / \rho & \alpha = 1, \cdots, N_{\rm sp} \\ \vdots \\ \frac{\omega_{\rm T}}{\rho} + \frac{1}{\rho} S_{\rm hs} & \alpha = N_{\rm sp} + 1 \end{cases}$$
(6)

其中:Sc<sub>(α)</sub>为组分施密特数,即黏性系数与分子扩 散系数之比,下标中包含括号与不含括号的意义相 同,旨在区分该下标不进行爱因斯坦求和;ω<sub>α</sub>表示 组分质量生成率;ω<sub>r</sub>表示燃烧释热,S<sub>hs</sub>表示可压缩 效应和黏性耗散效应源项,其计算公式为

$$S_{\rm hs} = -\frac{\partial p u_i}{\partial x_i} + \frac{\partial \tau_{ij} u_i}{\partial x_j} - \frac{\partial}{\partial x_i} \left[ \frac{\mu}{Pr} \frac{\partial}{\partial x_i} \left( \frac{1}{2} u_j u_j - RT \right) \right] - \sum_{\alpha=1}^{N_{\rm sp}} \frac{\partial}{\partial x_i} \left[ \left( \frac{\mu}{Pr} - \rho D_{\alpha} \right) h_{\alpha} \frac{\partial Y_{\alpha}}{\partial x_i} \right]$$
(7)

基于标量守恒方程(4),结合 PDF 的基本性

其中, $\mathcal{T}_{L\phi}$ 表示标量 PDF, $\phi_{\alpha}$ 表示标量, $\psi_{\alpha}$ 表示 $\phi_{\alpha}$ 对 应的状态空间变量, $\psi$ 表示 $\psi_{\alpha}$ 组成的状态空间矢量, "~"表示密度加权空间滤波, $\langle \cdot | \psi \rangle_1$ 表示条件滤波。

参考常用的封闭模型<sup>[26]</sup>,模化的标量 PDF 输 运方程为

$$\frac{\partial}{\partial t} \mathcal{F}_{L\phi} + \frac{\partial}{\partial x_{i}} [\tilde{u}_{i} \mathcal{F}_{L\phi}] = \\
\frac{\partial}{\partial x_{i}} [\bar{\rho} (\bar{D} + D_{i}) \frac{\partial (\mathcal{F}_{L\phi} / \bar{\rho})}{\partial x_{i}}] + \\
\sum_{\alpha = 1}^{N_{sp}+1} \frac{\partial}{\partial \psi_{\alpha}} [\Omega_{m} (\psi_{\alpha} - \tilde{\phi}_{\alpha}) \mathcal{F}_{L\phi}] - \\
\sum_{\alpha = 1}^{N_{sp+1}} \frac{\partial}{\partial \psi_{\alpha}} [S_{\alpha} (\psi, \bar{p}, \tilde{u}_{i}^{2}) \mathcal{F}_{L\phi}] \quad (9)$$

其中,变量上方的"-"表示空间滤波,D为平均分析扩散系数, $D_t$ 为湍流扩散系数, $\Omega_m$ 为混合频率,能量方程中可压缩效应和黏性耗散效应的影响隐含在标量源项 $S_\alpha$ 中。

### 1.2 LES-PDF 耦合求解

PDF 方程的模化过程和粒子求解格式等详细 信息,可以参考文献[11,23-24,26]。简单起见, 这里不再赘述。由于粒子方法为随机方法,包含统 计噪声,在求解过程中将随着时间的累积带来较大 误差,甚至引起计算发散。为了提高数值解质量, 通常将拉格朗日粒子 PDF 方法与欧拉网格 LES 方 法相结合,采用耦合方法求解。一般认为,LES-PDF 耦合方法及其求解过程对数值结果有重要影 响,其核心在于充分利用粒子方法对单点非线性过 程高精度模拟的优势,同时尽可能规避或减小随机 方法统计噪声带来的误差。

在不可压缩流中,为了解决 PDF 直接反馈粒 子质量密度带来的数值不稳定问题,一般通过额外 求解变量(如比体积、焓、等效温度等)的输运方 程,此时粒子的影响以该输运方程源项的形式来体 现。本文在此基础上,发展了适用于可压缩流的 LES-PDF 耦合方法:LES 求解滤波的质量、动量、能 量以及组分输运方程,而 PDF 求解标量(即组分和 能量)的输运、混合和反应。两种求解器冗余求解 组分和能量,该冗余量一方面可以评估 LES 与 PDF 的一致性,也可用于改善数值解质量。PDF 将化学 反应源项信息传递给 LES, LES 则将滤波速度、密 度、扩散系数、可压缩效应和黏性耗散效应等信息 传递给 PDF 用于粒子迭代求解。由于 PDF 反馈给 LES 的唯一纽带为组分源项,该量为单点过程,不 包含时空导数信息,同时 LES 有限差分求解器对 于反应源项具备较好的适应性,因此该求解方法可 以改善 LES-PDF 耦合计算的鲁棒性。详细的迭代 耦合求解过程如图1所示。前期研究结果显示,该 耦合方法具备良好的数值稳定性。





Fig. 1 Schematic of LES-PDF coupling procedure

## 2 滤波压力模型

#### 2.1 LES 滤波压力模型

多组分理想气体的压力为

$$\rho = \rho R_{\rm u} T \sum_{\alpha=1}^{N_{\rm sp}} \frac{Y_{\alpha}}{M_{\alpha}} \tag{10}$$

式中, $R_u$ 表示通用气体常数, $M_\alpha$ 表示组分的分子质量。

$$\bar{p} = \rho R_{u} T \sum_{\alpha=1}^{N_{sp}} \frac{Y_{\alpha}}{M_{\alpha}}$$
$$= \bar{\rho} R_{u} \left( \sum_{\alpha=1}^{N_{sp}} \frac{\tilde{Y}_{\alpha} \tilde{T}}{M_{\alpha}} + \sum_{\alpha=1}^{N_{sp}} \frac{\widetilde{Y_{\alpha}} \tilde{T} - \tilde{Y}_{\alpha} \tilde{T}}{M_{\alpha}} \right)$$
(11)

式中,括号中的第二项称之为亚格子组分 - 温 度关联项。一般认为,当燃烧释热较弱时,该项 的影响较小,可以忽略;当燃烧释热较强时,其 影响将变得显著,忽略该项将带来明显误差<sup>[22]</sup>。 但由于封闭困难,通常 LES 中均对其进行了忽 略,即模化为

$$\bar{p} \approx \bar{\rho} R_{\rm u} \sum_{\alpha=1}^{N_{\rm sp}} \frac{\tilde{Y}_{\alpha} \tilde{T}}{M_{\alpha}} = \hat{p}_{\rm LES} \qquad (12)$$

其中,  $\hat{p}_{\text{LES}}$  称之为 LES 可解压力。为了方便对比, 本文将该模型称之为压力模型1。

## 2.2 PDF 滤波压力模型

对于拉格朗日粒子 PDF 方法,近期 Gerlinger<sup>[23]</sup>提出采用如下模型计算滤波压力

$$\bar{p} \approx \bar{\rho} R_{u} \frac{\sum_{n=1}^{N_{p}} \left( m^{(n)} T^{(n)} \sum_{\alpha=1}^{N_{sp}} \frac{Y_{\alpha}^{(n)}}{M_{\alpha}} \right)}{\sum_{n=1}^{N_{p}} m^{(n)}} = \bar{p}_{PDF} \quad (13)$$

式中, *p*<sub>PDF</sub>表示 PDF 滤波压力, 上标(*n*)表示系综 域内第*n* 个粒子的参数, *m* 表示粒子质量。类似 地, 本文将该模型称之为压力模型 2。由于实际 计算中粒子数量有限, PDF 滤波压力通过拉格朗 日随机粒子求解时包含统计噪声, 引入了随机误 差。若该结果直接反馈给 LES 进行迭代计算, 可 能会降低数值解质量, 甚至可能导致计算发散。

#### 2.3 LES-PDF 滤波压力新模型

考虑 PDF 可解压力, 定义为

$$\hat{p}_{\rm PDF} \doteq \bar{\rho} R_{\rm u} \tilde{T}^{w} \sum_{\alpha=1}^{N_{\rm sp}} \frac{\bar{Y}^{w}}{M_{\alpha}}$$
(14)

其中, 上标 w 表示 PDF 进行系综统计得到的结果,即

$$\tilde{\phi}^{w} = \sum_{n=1}^{N_{p}} (m^{(n)} \phi^{(n)}) / \sum_{n=1}^{N_{p}} m^{(n)}$$
 (15)

将式(15)代入方程(13),则 PDF 平均压力 可以改写为

$$\bar{p}_{\rm PDF} = \bar{\rho} R_{\rm u} \sum_{\alpha=1}^{N_{\rm sp}} \frac{\widetilde{T} \widetilde{Y}_{\alpha}^w}{M_{\alpha}}$$
(16)

考虑到 PDF 可以有效地完整表征单点物理 过程,即 PDF 系综得到的 PDF 滤波压力和 PDF 可解压力的相互关系与流体物理本身是相符的。 因此,假设 LES 部分和 PDF 部分的滤波压力和可 解压力之间保持尺度相似,即

$$\frac{\bar{p}_{\text{LES}}}{\bar{p}_{\text{LES}}} = \frac{\bar{p}_{\text{PDF}}}{\bar{p}_{\text{PDF}}} \tag{17}$$

因此,LES-PDF 方法中的滤波压力可以采用 LES 滤波压力来模化,即

$$\bar{p}_{\text{LES-PDF}} = \bar{p}_{\text{LES}} = \bar{p}_{\text{PDF}} \frac{\hat{p}_{\text{LES}}}{\hat{p}_{\text{PDF}}}$$
(18)

式(18)即所提出的 LES-PDF 滤波压力新模型,为方便对比称之为压力模型3。可以看出,该滤波压力模型包含了传统的 LES 可解压力。借助 LES 可解压力的数值稳定性,可以有效改善数值计算的鲁棒性。此外,还考虑了 PDF 滤波压力中包含的亚格子组分 – 温度关联项信息,当燃烧释热较强时仍具有良好分辨率。

## 3 算例验证

#### 3.1 算例及计算条件设置

为了验证本文提出的滤波压力模型,采用超 声速氢气/空气反应时间发展混合层算例进行测 试。该算例构型及边界条件相对简单,计算量小, 又包含诸如激波、大梯度、湍流 - 化学反应相互作 用等超声速燃烧流场典型特征,被广泛用于 PDF 方法和模型的验证。

时间混合层包含上下两组平行流相向运动, 如图 2 所示。初始时刻的速度满足双曲正切剖 面。给定初始条件,在周期边界条件的作用下,混 合层会逐渐失稳转捩,逐步发展为充分发展的湍 流。为加速转捩过程的进行,通常需要在平均速 度剖面上添加一个小的初始扰动。本文采用给定 湍流能谱的带宽扰动方式,采用各向同性湍流能 谱生成初始扰动速度信息。该初始能谱具有如下 形式

$$E(k) = \left(\frac{k}{k_0}\right)^4 \exp\left(-2\frac{k^2}{k_0^2}\right) \tag{19}$$

其中,k 为波数,k<sub>0</sub> 为能谱密度最大时对应的波数。式(19)为一维能谱,计算中采用的三维能谱 密度为

$$E(k_1, k_2, k_3) = \frac{1}{4\pi k^2} E(k) = \frac{k^2}{4k_0^4 \pi} e^{-2k^2/k_0^2} \qquad (20)$$

其中, $k = \sqrt{k_1^2 + k_2^2 + k_3^2}$ 。三维能谱向初始速度场的转换可以参考文献[27]。





初始的湍流强度取自由来流速度即参考速度的10%。这种弱可压缩扰动可以有效抑制可压缩转捩,降低计算耗费。k。的取值满足流向计算域的网格,具有约48个峰值波长,于是

$$k_0 = \operatorname{int}\left(\frac{N_x}{48}\right) + 1 \tag{21}$$

其中,N<sub>x</sub> 表示流向计算网格点数,int()表示取整函数。为了将速度脉动限定在混合层中心附近的有限区域内,在基于式(21)获得的扰动速度再乘以一个沿着 y 方向的指数衰减函数获得最终的扰动速度。该衰减函数表达式为

 $\exp\left[-\left(\frac{y}{\delta_{\rm b}}\right)^2\right] \tag{22}$ 

式中, $\delta_{\rm b}$ 为扰动的限制宽度。

为了模拟超声速氢气/空气化学反应,采用 Conaire 等<sup>[28]</sup>的9组分21步简化反应机理。时间 混合层计算参数的设置如表1所示。为保持文章 简洁并突出重点,其他计算参数和计算条件的详 细设置(如 LES 数值格式、亚格子模型、PDF 相关 模型及求解格式等),可以参考文献[27]。为了 进行对比验证,采用 DNS、基于均匀搅拌反应器 (well stirred reactor,WSR)模型的大涡模拟(LES-WSR)以及具有不同滤波压力模型的 LES-PDF 分 别对该算例进行计算,并对结果进行对比分析。

# 3.2 结果与讨论

为验证本文的数值格式,采用 DNS 模拟了 Mahle 等<sup>[29]</sup>的氮气/氧气超声速惰性时间混合 层,对流马赫数为 1.1。需要强调的是, Mahle 等<sup>[29]</sup>的计算设置并不详尽,部分详细参数尚未可

Tab.1 Initial parameters for supersonic reactive mixing layer

参数		燃料流 (上层流体)	氧化剂流 (下层
			流体)
压力/Pa		94 232.25	94 232.25
温度/K		500	1 500
密度/(kg/m <sup>3</sup> )		0.34	0.203
速度/(m/s)		950.3	950.3
声速/(m/s)		622.4	792.4
马赫数		1.53	1.20
组分 质量分数	$Y_{0_2}$	0.0	0.278
	$Y_{\rm H_2}$	0.067	0.0
	$Y_{\rm H_2O}$	0.0	0.17
	$\boldsymbol{Y}_{\mathrm{H}}$	0.0	5.60 × 10 <sup>-7</sup>
	$Y_0$	0.0	$1.55 \times 10^{-4}$
	$Y_{\rm OH}$	0.0	$1.83 \times 10^{-3}$
	$Y_{\mathrm{HO}_2}$	0.0	5.10 × 10 <sup>-6</sup>
	$Y_{\rm H_2O_2}$	0.0	$2.50 \times 10^{-7}$
	$Y_{\rm N_2}$	0.933	0.552

知。尽管如此,本文计算所得的混合层动量厚度  $\delta_m$ 随时间的变化与 Mahle 等的结果很吻合,如 图 3所示。这表明当前方法及数值格式对超声速 流场捕捉良好, DNS 结果具备可信度,可以作为 基准结果评估 LES-PDF 的滤波压力模型。需要 强调的是,以下所有结果均为无量纲结果。本文 无量纲处理中,长度、密度、速度、温度的单位为基 准单位,其他单位由以上基准单位组合得到。除 长度单位采用 1 mm 进行无量纲处理外,其他所





有参数均采用氧化剂流(即下层流体)的参数及 其组合结果进行无量纲化处理。

需要强调的是,在 LES-PDF 方法用于超声 速反应流时间混合层计算时,对于滤波压力模 型2,由于直接反馈的PDF 滤波压力包含统计噪 声,同时本文实际计算中选取的粒子数目有限 (每个网格 20~50 个粒子),统计噪声在 LES 方 程的求解中不断累积,最终造成计算发散。要 提高该模型的鲁棒性,可以采用更多的粒子,但 粒子数目的增加会显著提高该方法的计算量; 同时,根据统计理论<sup>[25]</sup>,有限样本的统计值相较 于真实值的误差与样本数量的二分之一次方成 反比,因此提高样本数量即粒子数目的方法成 效并不显著。兼顾以上两点,本文不再讨论更 多的粒子数目下该模型的鲁棒性。此外,参考 Gerlinger<sup>[23]</sup>的讨论,此时 PDF 滤波压力由粒子 瞬时参数经系综平均获得,需要配合采用移动 时间平均方法等以减小统计噪声,但目前这些 处理仅适用于统计定常流,而发展适用于非定 常流的降噪方法并非本文的主要关切。鉴于以 上两方面的考虑,在后面结果的展示中,不再展 示压力模型2的结果。

不同模型得到的混合层动量厚度随时间动态 增长情况如图 4 所示。其中, FDNS 表示基于 DNS 数据进行滤波处理得到的结果, LESPDF-P1 表示采用基于压力模型1的 LES-PDF 方法计算 结果, LESPDF-P3 表示采用基于压力模型 3 的 LES-PDF 方法计算结果。总的来说,采用压力模 型3后,LES-PDF对于湍流燃烧释热过程的捕捉 相比于 WSR 模型以及传统的压力模型1 更加精 确,混合层动量厚度增长与 DNS 结果吻合更好。 在混合层发展初始阶段(无量纲时间0~160时间 段),由于燃料和氧化剂尚未充分混合,同时有 限的混合气受高温作用时间较短,整体反应十 分微弱,燃烧释热基本可以忽略,此时不同 LES 方法得到的动量厚度基本保持一致。值得注意 的是,LES 得到的动量厚度与 DNS 存在一定误 差,原因在于初始化时给定初始能谱的波数不 同,使得初始湍流分布存在一定差别,再加上网 格分辨率大不相同,从而使得 LES 和 DNS 的混 合层初始发展过程显著不同。随着混合层的继 续发展,燃料与高温氧化剂得到初步的混合,链 式反应开始变得重要,燃烧释热的影响开始凸 显。此后(无量纲时间 t = 160 时刻后) WSR 模 型和 PDF 模型得到的混合层厚度发展便不再一 致。大约在无量纲时间 t = 400 时,混合层开始 进入自相似的充分发展阶段,此时整体化学反应更加剧烈,燃烧释热引起的条件亚格子项的作用开始凸显,从而导致不同滤波压力模型的 LES-PDF 方法计算所得的混合层厚度增长开始 出现明显不同。



图 4 不同方法计算得到的动量厚度

Fig. 4 Comparison of momentum thickness calculated by different simulation methods

图 5 给出了无量纲时间 t = 800 时刻的涡量 等值面,并分别采用以可解压力进行无量纲的亚 格子压力以及无量纲燃烧释热率进行着色。可以 看出,燃烧放热反应主要在氧化剂一侧进行,同时 燃烧释热的增强会使得亚格子组分 - 温度关联项 的影响增加。尽管相比于可解压力小 2 ~ 3 个量 级,但由于每步迭代都会产生作用,通过时间累积 效应对整体反应流场带来较大影响,如混合层动 量厚度所示。

为了进行定量对比,本文选取充分发展阶段 无量纲时间 *t* = 800 时刻的结果进行统计,不同方 法所得的平均结果如图 6 所示。平均处理沿着周 期性边界方向(*x* 和 *z* 方向),具体来说,就是针对



(a) Subgrid pressure



(b) 无量纲释热率(b) Non-dimensional heat release rate



每个无量纲 y 值,计算该 y 值平行于 xoz 平面的参数平均值。可以看出,在充分发展湍流阶段,湍流脉动十分强烈,湍流 - 化学反应相互作用不能忽



(b) OH radical distribution





(d) 超氧化氢基分布(d) Hydroperoxyl radical distribution



full development stage (t = 800)

略,WSR 模型由于忽略了湍流 - 化学反应相互作 用带来了较大误差,特别是在高温的氧化剂一侧。 混合层靠氧化剂一侧温度较高,此时自点火效应 变得显著。数值计算中一般采用超氧化氢基 (HO<sub>2</sub>)作为自点火过程的标识。可以看出,在氧 化剂一侧,混合气在高温作用下,生成 HO<sub>2</sub> 的相关 关链式反应以较快速度进行,使得 HO<sub>2</sub> 快速累积 并达到峰值。即使是在燃料流一侧,WSR 模型得 到的 HO<sub>2</sub> 也存在明显偏差。总体来说,LES-WSR 方法由于忽略了亚格子尺度湍流 - 化学反应的相 互作用,不能准确地描述包含自点火特征的湍流 燃烧过程。

如前文所述,有限样本的统计值相较于真实 值的误差与样本数量的二分之一次方成反比,因 此提高粒子数目,预期可以同时改善匹配压力模 型1和压力模型3的LES-PDF方法计算结果。 但由于压力模型1采用的压力实际为 LES 可解 压力,本身不直接受粒子数目的影响,而是通过流 场演化间接作用,因此粒子数目对于模型的改进 主要体现为粒子化学反应计算本身及流场发展。 而对于压力模型3,粒子数目的增加还同时直接 改善压力本身的计算结果,实现双向正反馈耦合。 因此可以认为,增加粒子数目,压力模型3的改善 可能会比压力模型1更加明显。由于粒子数目的 影响并非关注的重点,同时针对本算例,本文采用 的粒子数目可以获得较好的结果及不同模型的对 比效果,也满足当前 PDF 方法中的通用粒子数目 设置,额外考虑计算量,不再对不同粒子数目开展 进一步计算分析。

为了探索不同滤波压力模型的时间累积误差,在充分发展阶段的较早时刻(*t*=540),也对时均流场进行了统计,对比如图7所示。可以看出, 压力模型3在中心峰值之外出现了另一小的峰







值,这主要是由于压力模型3中仍包含一定程度 的统计噪声。同时,相比于压力模型1,压力模 型3的改善效果并不十分明显,这主要是由于流 动进入充分发展阶段的时间还比较短,亚格子组 分 - 温度关联项相对可解压力较小,需要经过长 时间的积累才能展现优势。

## 4 结论

面向超声速反应流 LES-PDF,发展了一种新 的滤波压力模型。该模型综合了有限差分 LES 和拉格朗日粒子 PDF 的优势,可以合理充分考虑 亚格子组分-温度关联项,同时避免了直接使用 PDF 滤波压力带来的严重统计噪声问题,具备较 好的数值稳定性。从 PDF 与流体保持概率等效 的基本特征出发,LES 和 PDF 中亚格子压力与可 解压力的比值理论上具有一致性,基于此对 LES 中的亚格子压力项进行建模。在三维超声速氢 气/空气时间发展反应混合层中进行了数值测试, 分别采用不同压力模型的 LES-PDF 和 LES-WSR 以及 DNS 对该算例进行模拟并对结果进行对比 分析。研究显示,相比于传统的压力封闭模型,新 发展的滤波压力模型可以明显改善 LES-PDF 方 法的计算精度。相比于传统的 LES-WSR 方法,基 于新滤波压力模型的 LES-PDF 方法可以较好地 捕捉时间发展反应混合层中亚格子尺度强烈的湍 流-化学反应相互作用和亚格子尺度的分子/湍 流混合、扩散。特别地, LES-PDF 方法可以较好 地模拟链式反应过程中的中间微小组分如过氧化 氢的反应变化过程,可以更有效地模拟如自点火 等复杂的高速湍流燃烧过程中的典型现象。

## 致谢

相关数值模拟在国家超级计算长沙中心开 展,谨致谢意!

# 参考文献(References)

- [1] LANDSBERG W O, CURRAN D, VEERARAGAVAN A. Experimental flameholding performance of a scramjet cavity with an inclined front wall [J]. Aerospace Science and Technology, 2022, 126: 107622.
- ZHAO M J, LI Q L, YE T H. Investigation of an optimal pulsed jet mixing and combustion in supersonic crossflow[J].
   Combustion and Flame, 2021, 227: 186 – 201.
- [3] XIONG P F, ZHENG D, TAN Y, et al. Experimental study of ignition and combustion characteristics of ethylene in cavitybased supersonic combustor at low stagnation temperature and pressure [J]. Aerospace Science and Technology, 2021, 109: 106414.

[4] TIAN Y, SHI W, ZHONG F Y, et al. Pilot hydrogen

enhanced combustion in an ethylene-fueled scramjet combustor at Mach 4[J]. Physics of Fluids, 2021, 33(1): 015105.

- [5] 岳连捷,张旭,张启帆,等.高马赫数超燃冲压发动机技术研究进展[J].力学学报,2022,54(2):263-288.
  YUE L J, ZHANG X, ZHANG Q F, et al. Research progress on high-Mach-number scramjet engine technologies [J]. Chinese Journal of Theoretical and Applied Mechanics, 2022, 54(2):263-288. (in Chinese)
- [6] NILSSON T, ZHONG S, FUREBY C. LES of H<sub>2</sub>-air jet combustion in high enthalpy supersonic crossflow[J]. Physics of Fluids, 2021, 33(3): 035133.
- [7] POPE S B. Computations of turbulent combustion: progress and challenges [ J ]. Symposium (International) on Combustion, 1991, 23(1): 591-612.
- [8] ALMEIDA Y P, MARTINEZ S N. Joint-velocity scalar energy probability density function method for large eddy simulations of compressible flow[J]. Physics of Fluids, 2021, 33(3): 035155.
- [9] YANG Y, WANG H F, POPE S B, et al. Large-eddy simulation/probability density function modeling of a nonpremixed CO/H<sub>2</sub> temporally evolving jet flame [J]. Proceedings of the Combustion Institute, 2013, 34 (1): 1241-1249.
- [10] ANSARI N, STRAKEY P A, GOLDIN G M, et al. Filtered density function simulation of a realistic swirled combustor[J]. Proceedings of the Combustion Institute, 2015, 35(2): 1433 - 1442.
- [11] BANAEIZADEH A, LI Z R, JABERI F A. Compressible scalar filtered mass density function model for high-speed turbulent flows[J]. AIAA Journal, 2011, 49(10): 2130 – 2143.
- [12] IRANNEJAD A, BANAEIZADEH A, JABERI F. Large eddy simulation of turbulent spray combustion [J]. Combustion and Flame, 2015, 162(2): 431 – 450.
- [13] PANT T, JAIN U, WANG H F. Transported PDF modeling of compressible turbulent reactive flows by using the Eulerian Monte Carlo fields method [J]. Journal of Computational Physics, 2021, 425: 109899.
- [14] POPOV P P, POPE S B. Large eddy simulation/probability density function simulations of bluff body stabilized flames[J]. Combustion and Flame, 2014, 161 (12): 3100-3133.
- [15] READSHAW T, DING T J, RIGOPOULOS S, et al. Modeling of turbulent flames with the large eddy simulationprobability density function (LES-PDF) approach, stochastic fields, and artificial neural networks[J]. Physics of Fluids, 2021, 33(3): 035154.
- [16] 王方, 窦力, 魏观溢, 等. 基于 PDF-LES 模型的凹腔支板 火焰稳定器模拟[J]. 工程热物理学报, 2021, 42(3): 758-767.

WANG F, DOU L, WEI G Y, et al. The simulation of cavity flameholder by PDF-LES method[J]. Journal of Engineering

Thermophysics, 2021, 42(3): 758 – 767. (in Chinese)

- [17] HSU A T, TSAI Y L P, RAJU M S. Probability density function approach for compressible turbulent reacting flows[J]. AIAA Journal, 2012, 32(7): 1407-1415.
- [18] MÖBUS H, GERLINGER P, BRÜGGEMANN D. Scalar and joint scalar-velocity-frequency Monte Carlo PDF simulation of supersonic combustion [J]. Combustion and Flame, 2003, 132(1/2): 3 - 24.
- [19] NOURI A G, NIK M B, GIVI P, et al. Self-contained filtered density function [J]. Physical Review Fluids, 2017, 2(9): 094603.
- [20] NIK M B, GIVI P, MADNIA C K, et al. EPVS-FMDF for LES of high-speed turbulent flows [C]// Proceedings of 50th AIAA Aerospace Sciences Meeting Including the New Horizons Forum and Aerospace Exposition, 2012.
- [21] DROZDA T, QUINLAN J, PISCIUNERI P, et al. Progress toward affordable high fidelity combustion simulations for highspeed flows in complex geometries [C]//Proceedings of 48th AIAA/ASME/SAE/ASEE Joint Propulsion Conference & Exhibit, 2012.
- [22] 汪洪波. 超声速气流中凹腔稳定的射流燃烧模式及振荡机制研究[D]. 长沙: 国防科技大学, 2012.
  WANG H B. Study on jet combustion mode stabilized by cavity and oscillation mechanism in supersonic flows [D]. Changsha: National University of Defense Technology, 2012. (in Chinese)
- [23] GERLINGER P. Lagrangian transported MDF methods for compressible high speed flows [J]. Journal of Computational Physics, 2017, 339: 68-95.
- [24] ZHANG L, LIANG J H, SUN M B, et al. A conservative and consistent scalar filtered mass density function method for supersonic flows [J]. Physics of Fluids, 2021, 33 (2): 026101.
- [25] POPE S B. PDF methods for turbulent reactive flows [J]. Progress in Energy and Combustion Science, 1985, 11(2): 119-192.
- [26] ZHANG L, LIANG J H, SUN M B, et al. An energyconsistency-preserving large eddy simulation-scalar filtered mass density function (LES-SFMDF) method for high-speed flows[J]. Combustion Theory and Modelling, 2018, 22(1): 1-37.
- [27] 张林. 高速湍流燃烧 LES-TPDF 方法及其应用研究[D]. 长沙:国防科技大学, 2018.
  ZHANG L. LES-TPDF methods and their applications for high-speed turbulent combustion [D]. Changsha: National University of Defense Technology, 2018. (in Chinese)
- [28] CONAIRE M Ó, CURRAN H J, SIMMIE J M, et al. A comprehensive modeling study of hydrogen oxidation [J]. International Journal of Chemical Kinetics, 2004, 36(11): 603-622.
- [29] MAHLE I, FOYSI H, SARKAR S, et al. On the turbulence structure in inert and reacting compressible mixing layers[J]. Journal of Fluid Mechanics, 2007, 593: 171 – 180.