doi:10.11918/j.issn.0367-6234.2016.07.024

求解声波动方程的隐格式有限体积法

宣领宽1,龚京风1,张文平2,袁兴军1

(1.中国舰船研究设计中心, 武汉 430064; 2.哈尔滨工程大学 动力与能源工程学院, 哈尔滨 150001)

摘 要:为研究声传播问题,提出一种声波动方程的隐格式有限体积法,该方法将格点型有限体积法与 Newmark 格式相结合. 模拟平面波的传播过程,对比分析隐格式有限体积法和文献中显格式有限体积法的精度、稳定性及计算消耗等方面的性能.数 值结果表明:当 $\lambda/\Delta x \ge 10$ 时,两种算法均能得到满足精度要求的解;采用无条件稳定的隐格式算法,当满足 $\omega_0\Delta t \le 0.3$ 时, 预测声压的相对峰值误差<1%;当采用相同时间、空间步长时,隐格式算法精度高于显格式算法;隐格式算法对吸收边界的处 理精度高于显格式算法,但对全反射边界的处理精度低于显格式算法;两种算法内存消耗比较接近,显格式算法的 CPU 耗时 较少.

关键词:有限体积法;差分格式;Newmark 格式;声波动方程;平面波 中图分类号:0422 文献标志码:A 文章编号:0367-6234(2016)07-0145-05

An implicit finite volume method for the acoustic wave equation

XUAN Lingkuan¹, GONG Jingfeng¹, ZHANG Wenping², YUAN Xingjun¹

(1. China Ship Development and Design Center, Wuhan 430064, China;

2. College of Power and Energy Engineering, Harbin Engineering University, Harbin 150001, China)

Abstract: An implicit finite volume method (FVM) with Newmark scheme is proposed for the sound propagation problem, and it is used to simulate the propagation of the plane wave. By comparing to the results from the FVM with that of explicit central difference algorithm, the numerical error, stability and computational consumption are analyzed. It is shown that both methods can acquire accurate numerical solutions when $\lambda/\Delta x \ge 10$. The relative peak error of the implicit scheme is less than 1% when $\omega_0 \Delta t \le 0.3$. With the same time step and spatial step, the numerical result of the implicit scheme agrees better with the exact result. The implicit method treats the absorbing boundary condition more accurate than the explicit method, but it is reverse for the total reflecting boundary condition. The two methods consume similar memory and the explicit method consumes less CPU time.

Keywords: finite volume method; difference scheme; Newmark scheme; acoustic wave equation; plane wave

近年来,有限体积法(FVM)被逐渐应用于声学问题,其目的是采用统一方法求解多物理场(如流固声耦合)问题,避免混合方法带来的一系列问题(如收敛困难)^[1].Fogarty等^[2]尝试将FVM应用于一维、二维周期性材料及随机材料等属性变化剧烈介质中的声传播问题.Del-Pino等^[3]利用高阶Lax-Wendroff格式提出高阶FVM,并应用于模拟地球大气中的大尺度声传播问题.宁立方等^[4]采用FVM求解流体Navier-Stokes方程,模拟一维谐振管内的非线性驻波.宣领宽等^[5]基于非结构四面体网格将FVM应用于求解三维非均匀介质声波动方程,并基于时域脉冲法将其扩展应用于预测消声器的传递损

失.目前,基于 FVM 求解声波动方程的算法主要采 用显格式算法^[2-5].显格式算法形成的矩阵通常非常 稀疏,甚至不需要采用矩阵形式即可求解,其对存储 的消耗很低;同时,不需要特定的线性方程组求解 器,算法的程序实现比较容易,且计算效率高.刘恒 等^[6]指出提高计算效率的重要途径是发展显格式 算法;但是,由于稳定性条件的限制,显格式算法需 要的时间步长会随着网格的加密而减小,此时会造 成显格式算法的计算效率大大降低.隐格式算法的 无条件稳定却有可能解决这一问题.

针对声波动方程,本文采用格点型 FVM 离散其 空间项,Newmark 格式离散其时间项,算法上采用隐 格式算法.模拟平面波的传播,对比分析本文隐格式 Newmark 算法与文献中显格式中心差分算法的精 度、计算消耗、稳定性及边界条件处理正确性.

收稿日期: 2015-06-13

基金项目:国家自然科学基金(51509232)

作者简介: 宣领宽(1987—),男,博士,工程师

通信作者: 龚京风, gongjingfeng@ 126.com

1 基本方程

· 146 ·

静态非均匀流体中的声波动方程为

$$\frac{1}{\rho c^2} \frac{\partial^2 p}{\partial t^2} = \nabla \cdot \left(\frac{1}{\rho} \nabla p\right). \tag{1}$$

式中: ∇ 为梯度算子, ρ 为密度, c 为声速, p 为声压, t 为时间.若为均匀介质时, 即退化为经典声波动方程.

文中涉及两大类边界条件:(a)全反射边界条件^[7],包含"绝对硬"理想边界 Γ °与"绝对软"理想 边界 Γ °,可分别表示为 $\nabla p \cdot n = 0 = 0$;(b)一阶 吸收边界条件 Γ °做为对无穷远的近似,表示为^[8]

$$\frac{1}{c}\frac{\partial p}{\partial t} + \nabla p \cdot \boldsymbol{n} = 0.$$

2 数值离散

本文采用隐格式法求解声波动方程,并与文献[9] 的显格式法对比.二者共同点是声波动方程中的空 间项都是基于格点型 FVM 离散,区别在于显格式法 中时间项采用中心差分格式离散,显式推进求解离 散方程,而隐格式法中时间项采用 Newmark 格式离 散,隐式迭代求解离散方程.式(1)的积分形式为

$$\int_{\Omega} \frac{1}{\rho c^2} \frac{\partial^2 p}{\partial t^2} \mathrm{d}\Omega = \int_{\Omega} \nabla \cdot \left(\frac{1}{\rho} \nabla p\right) \mathrm{d}\Omega.$$
(2)

格点型 FVM 在离散过程中会用到单元的型函数,常见的网格单元形式有三角形、四边形、四面体、 三棱柱、六面体^[10].本文以二维四边形单元为例.

2.1 空间离散

图 1 为二维声场控制体积示意图,计算域用 4 节点四边形单元划分.在内部节点 a 周围建立边界 Γ^{int} 为 3 - 4 - 5 - 6 - 7 - 8 - 9 - 10 - 3 的控制体 Ω_a ,在边界节点 b 周围建立边界 Γ^{int} 为 1 - 5 - 4 -3 - 2 - b - 1 的控制体 Ω_b .密度 ρ 、声速 c 定义在单元 中心,并假设其在单元内均匀分布;待解变量声压 p 定义在节点上,并假设在控制体内均匀分布.参考文 献[11],假设声压加速度在内部控制体 Ω_a 内均匀 分布,式(2) 的左端表示为

$$\int_{\Omega} \frac{1}{\rho c^2} \frac{\partial^2 p}{\partial t^2} d\Omega = \frac{\partial^2 p}{\partial t^2} \int_{\Omega} \frac{1}{\rho c^2} d\Omega = \frac{\partial^2 p}{\partial t^2} g_a.$$
 (3)

式中: n_a 为节点 a周围单元总数, ρ_i 、 c_i 为节点 a周围 第i个单元内的密度、声速, $(S_a)_i$ 为节点 a周围第i个 单元中参与控制体内的面积, g_a 为节点 a集中属性.

式(2)的右端项采用高斯定理

$$\int_{\Omega} \nabla \cdot (\boldsymbol{\rho}^{-1} \nabla p) d\boldsymbol{\Omega} = \int_{\Gamma_{int}} \boldsymbol{\rho}^{-1} \nabla p \cdot \boldsymbol{n} d\boldsymbol{\Gamma} = \sum_{i=1}^{n_a} \int_{\Gamma_{i}^{int}} (\boldsymbol{\rho}^{-1} \nabla p \cdot \boldsymbol{n}) d\boldsymbol{\Gamma}.$$
(4)



图1 二维声场控制体积示意

引入型函数,单元内的压力梯度为

$$\nabla p = \left(\frac{\partial p}{\partial x}, \frac{\partial p}{\partial y}\right) = \left(\sum_{j=1}^{4} \frac{\partial N_j}{\partial x} p_j, \sum_{j=1}^{4} \frac{\partial N_j}{\partial y} p_j\right).$$

式中 N 为型函数. $\partial N_j / \partial x \langle \partial N_j / \partial y$ 的表达式可参考文献[9-12].

由式(3)、(4),式(2)可变为

$$g_{a}\frac{\partial^{2}p}{\partial t^{2}} = \sum_{i=1}^{n_{a}} \int_{\Gamma_{i}^{int}} \left(\frac{1}{\rho} \nabla p \cdot \boldsymbol{n}\right) d\Gamma = \sum_{i=1}^{n_{a}} \sum_{j=1}^{4} (k_{ij}p_{ij}).$$
(5)

式中: 下标 *ij* 表示节点 *a* 周围第 *i* 个单元内第 *j* 个节 点, 四边形单元中 *k_{ii}* 的表达式见 2.2 节.

在介质边界控制体 Ω_{b} 上,式(2)可表示为

$$g_b \frac{\partial^2 p}{\partial t^2} = \sum_{i=1}^{n_b} \int_{\Gamma_i^{\text{int}}} \left(\frac{1}{\rho} \nabla p \cdot \boldsymbol{n} \right) d\Gamma + \int_{2-b-1} \left(\frac{1}{\rho} \nabla p \cdot \boldsymbol{n} \right) d\Gamma.$$
(6)

假设为"绝对硬"全反射边界条件,则式(6)右 端第二项为零,自然满足.

假设为吸收边界条件 Γ^{b} ,则式(6) 右端第二项 可表示为

$$\int_{2^{-b-1}} \left(\frac{1}{\rho} \nabla p \cdot \boldsymbol{n} \right) d\Gamma = - \int_{2^{-b-1}} \left(\frac{1}{\rho c} \frac{\partial p}{\partial t} \right) d\Gamma = - \frac{\partial p}{\partial t} \int_{2^{-b-1}} \left(\frac{1}{\rho c} \right) d\Gamma = - \frac{\partial p}{\partial t} \left(\frac{L_{2^{-b}}}{(\rho c)_3} + \frac{L_{b^{-1}}}{(\rho c)_5} \right).$$

$$(7)$$

式中: L_{2-b} 、 L_{b-1} 分别为边2-b、b-1的长度, $(\rho c)_3$ 、 (ρc)₅分别为单元 *abcd*、*abef*内的密度、声速的乘积. 由式(6)、(7),式(5)可变为

$$g_{b} \frac{\partial^{2} p}{\partial t^{2}} = \sum_{i=1}^{n_{bn}} k_{i} p_{i} - \frac{\partial p}{\partial t} \left(\frac{L_{2-b}}{(\rho c)_{3}} + \frac{L_{b-1}}{(\rho c)_{5}} \right)$$

式中 n_{bn} 为节点b周围的节点总数(包含节点b).则 $G\ddot{P} = KP - C\dot{P}$, (8)

 $G_{\mathbf{x}} \mathbf{K}_{\mathbf{x}} \mathbf{C}$ 分别为各节点处 $g_{\mathbf{x}} \mathbf{k}_{\mathbf{x}} \int_{\Gamma} (\rho c)^{-1} d\Gamma$ 组成的矩 阵, $\mathbf{\ddot{P}}_{\mathbf{x}} \mathbf{\dot{P}}_{\mathbf{x}} \mathbf{P}$ 分别为各节点处的 $\partial^2 p / \partial t^2 \langle \partial p / \partial t \rangle_{\mathbf{x}}$ 组成 的列向量.

(9)

2.2 四边形单元处理

图 2 为节点 1 周围的第 *i* 个四边形单元 C₁₂₃₄, 四边形单元为线性单元,有

$$k_{ij} = \frac{a_{ij1}(L_{ix})_{PO} + b_{ij1}(L_{iy})_{PO} + a_{ij4}(L_{ix})_{OS} + b_{ij4}(L_{iy})_{OS}}{\rho_i}.$$

$$\vec{x} = \frac{\rho_i}{\rho_i} + \frac{\rho_i}{\rho_$$

式中, ρ_i 为节点 1 周围第 i 个四边形甲元 C₁₂₃₄ 的密度,且有

$$\begin{aligned} a_{ij1} &= \int_{a-o} \frac{\partial N_j}{\partial x} \mathrm{d}\boldsymbol{\eta} = \int_{-1}^{0} \frac{\partial N_j}{\partial x} \mathrm{d}\boldsymbol{\eta}, \\ b_{ij1} &= \int_{a-o} \frac{\partial N_j}{\partial y} \mathrm{d}\boldsymbol{\eta} = \int_{-1}^{0} \frac{\partial N_j}{\partial y} \mathrm{d}\boldsymbol{\eta}, \\ a_{ij4} &= \int_{d-o} \frac{\partial N_j}{\partial x} \mathrm{d}\boldsymbol{\xi} = \int_{-1}^{0} \frac{\partial N_j}{\partial x} \mathrm{d}\boldsymbol{\xi}, \\ b_{ij4} &= \int_{d-o} \frac{\partial N_j}{\partial y} \mathrm{d}\boldsymbol{\xi} = \int_{-1}^{0} \frac{\partial N_j}{\partial y} \mathrm{d}\boldsymbol{\xi}, \\ L_{ix} \right)_{P0} &= -(L_{ix})_{OP} = 0.25(x_3 + x_4 - x_1 - x_2), \\ L_{iy} \right)_{P0} &= -(L_{iy})_{OP} = 0.25(x_2 + x_3 - x_1 - x_4), \\ (L_{iy})_{S0} &= -(L_{iy})_{OS} = 0.25(y_2 + y_3 - y_1 - y_4). \end{aligned}$$

式中 (x_1, y_1) 、 (x_2, y_2) 、 (x_3, y_3) 、 (x_4, y_4) 分别为 四边形单元节点 1、2、3、4 的坐标.



速度法、Newmark 法及 Houbolt 法等. 文献[13]指出,线 性加速度法可选择的时间步长较小,而 Newmark 法的 计算精度比 Houbolt 法高.同时, Newmark 法是结构动力 学中最流行的一种方法, 文献[11]指出, 当 $\delta \ge 0.5$, $\alpha \ge 0.25(0.5 + \delta)^2$ 时, Newmark 法是无条件稳定的.文 献[14]指出当 $\omega_0\Delta t < 0.3$ 时(ω_0 为固有频率对应的角 频率),数值阻尼<2%,系统固有频率误差<1%.因此本 文尝试采用 Newmark 法求解二阶时间项,并与格点型 FVM 相结合,将 Newmark 法用于求解式(8)

$$(\boldsymbol{K} - 1/(\alpha\Delta t^{2})\boldsymbol{G} - \delta/(\alpha\Delta t)\boldsymbol{C})\boldsymbol{P}^{t+\Delta t} = -\boldsymbol{G}[1/(\alpha\Delta t^{2})\boldsymbol{P}^{t} + 1/(\alpha\Delta t)\dot{\boldsymbol{P}}^{t} + (1/(2\alpha) - 1)\ddot{\boldsymbol{P}}^{t}] - \boldsymbol{C}[\delta/(\alpha\Delta t)\boldsymbol{P}^{t} + (\delta/\alpha - 1)\dot{\boldsymbol{P}}^{t} + (\delta/(2\alpha) - 1)\Delta t\ddot{\boldsymbol{P}}^{t}].$$

依据式(9)可获得节点声压 *p*,节点声压速度、 加速度可分别由式(10)、(11)更新:

$$\ddot{\boldsymbol{P}}^{\iota+\Delta\iota} = 1/(\alpha\Delta t^2) \left(\boldsymbol{P}^{\iota+\Delta\iota} - \boldsymbol{P}^{\iota}\right) - 1/(\alpha\Delta t)\dot{\boldsymbol{P}}^{\iota} - (1/(2\alpha) - 1)\ddot{\boldsymbol{P}}^{\iota}, \qquad (10)$$
$$\dot{\boldsymbol{P}}^{\iota+\Delta\iota} = \dot{\boldsymbol{P}}^{\iota} + (1 - \delta)\Delta t\ddot{\boldsymbol{P}}^{\iota} + \delta\Delta t\ddot{\boldsymbol{P}}^{\iota+\Delta\iota}. \qquad (11)$$

由式(10)、(11),式(8)可变为以节点声压 **P** 为未知量的线性系统,可采用迭代求解器或直接求 解器进行求解,本文采用迭代求解器代数多重网格 法^[15]求解."绝对软"全反射边界条件,可采用置大 数法或置"1"法等^[16]进行处理.

3 两种格式比较

为方便对比两种格式,研究图 3 所示的声学计算 域,上下为绝对硬边界 Γ°,左侧施加高斯压力脉冲

 $p(t) = \exp[-(t - 3T')^2/(T')^2]$ Pa. 其中: T' = 2.5×10⁻³ s, 声速 c = 500 m/s, 密度 ρ = 1 kg/m³.



图 3 矩形声场计算域

3.1 空间步长的影响

表1中4种均匀分布的四边形单元用于网格无 关性分析,时间步长均为 $\Delta t = 5 \times 10^{-5}$ s.监测点 *M* 声 压的时域响应如图4所示, Grid 2、Grid 3及 Grid 4 的结果相互吻合良好,所以当 $\lambda/\Delta x \ge 10$,显格式法 与隐格式法均能够获得满足精度要求的解, Grid 3 能够用于进一步分析.表1中给出两种格式的内存 和 CPU 消耗,二者的内存消耗区别不大,但时间步 长 Δt 相同时,显格式消费的 CPU 时间更少.



1(-1,-1)

二阶时间项的离散可采用的隐格式算法有线性加

p

(b)局部坐标系

图 2 任意四边形单元

2(1,-1)

秋王 月并行地旧心										
网格	单元数	节点数	空间步长/m	$\lambda/\Delta x$	显格式		隐格式			
					内存/MB	CPU/s	内存/MB	CPU/s		
Grid 1	40	63	0.500 0	5	1.35	0.48	1.37	0.43		
Grid 2	160	205	0.250 0	10	1.96	0.60	1.95	0.89		
Grid 3	640	729	0.125 0	20	4.34	1.96	4.57	3.31		
Grid 4	2 560	2 737	0.062 5	40	13.58	7.21	14.51	12.85		



图 4 不同网格模型点 M 处声压

3.2 时间步长的影响

利用 Grid 3 分析时间步长对计算结果的影响. 表 2 中列出两种格式点 *M* 声压的峰值误差. 针对显 格式算法, $(c_0\Delta t)/dx = 0.98$ 、1.00时, 计算结果稳定 且吻合良好; 当 $(c_0\Delta t)/dx = 1.02 > 1.00$ 时, 计算结 果发散, 说明显格式算法是条件稳定的, 且稳定性条 件与文献[10]的推导结果基本一致. 针对隐格式算 法, $\omega_0\Delta t = 0.1$ 、0.3 时, 计算结果吻合良好, 但 $\omega_0\Delta t =$ 0.50、0.51 及 0.60 时出现明显衰减, 其中 $\omega_0 =$ $2\pi f_{max}$, 5 种情况下的结果均没有出现发散, 表明隐 格式算法是无条件稳定的. 当 $\omega_0\Delta t = 0.3$ 时, 相对误 差 < 1%, 对应一个周期内21个时间采样点, 小于文 献[17]中33个时间采样点. 当 $\omega_0\Delta t > 0.5$ 时, 预测 声压级差超过工程上 ± 0.5 dB 的误差需求, 一个周 期内有 13 个时间采样点. 相对误差、绝对误差、声压 级差分别由式(12)~(14) 计算:

相对误差 =
$$(p^{\overline{m}\overline{m}} - p^{\overline{m}\overline{n}})/p^{\overline{m}\overline{n}} \times 100\%$$
, (12)

绝对误差 =|
$$p^{\text{mm}} - p^{\text{mm}}$$
 |, (13)

声压级差 =
$$20 \times \lg 10(p^{\frac{10}{10}}/p^{m})$$
. (14)

表1 计算详细信息

表 2 不同时间步长条件时隐格式的峰值误差

方法	条件	预测声压/Pa	相对误差/%	声压级差/dB
显格式	$c_0 \Delta t / \mathrm{d}x \; = \; 0.98$	0.998 21	0.179	- 0.015 6
	$c_0 \Delta t / \mathrm{d}x = 1.00$	1.000 00	0	0
	$c_0 \Delta t / \mathrm{d}x \ = \ 1.\ 02$	9 382.400 00	938 140.000	79.446 3
	$\omega_0 \Delta t = 0.60$	0.911 83	- 8.817	- 0.801 7
隐格式	$\omega_0 \Delta t = 0.51$	0.942 84	- 5.716	- 0.511 2
	$\omega_0 \Delta t = 0.50$	0.949 24	- 5.076	- 0.452 5
	$\omega_0 \Delta t = 0.30$	0.994 67	- 0.533	- 0.046 4
	$\omega_0 \Delta t = 0.10$	0.999 84	- 0.016	- 0.001 4

基于 Grid3,采用 3 种时间步长,对比隐格式和 显格式方法得到点 *M* 声压的绝对误差,见图 5.结果 表明,基于相同的计算网格和时间步长,隐格式方法 得到的结果与精确解吻合更好.





3.3 边界条件的影响

分析两种方法处理绝对软边界、绝对硬边界、吸收边界的正确性,基于 Grid3,时间步长 $\Delta t = 1.25 \times 10^{-4}$ s,右侧边界分别为不同边界条件时点 *M* 声压(见图 6).当右侧边界为绝对软边界时,两种格式均存在反相同幅值反射;当右侧边界为绝对硬边界时,两种格式均存在同相同幅值反射;当右侧边界为吸收边界时,均将波成功透射出去.

图 7 为不同边界条件下点 *M* 声压的绝对误差, 隐格式算法得到的入射波精度高于显格式算法;对 全反射边界条件的处理,显格式算法的精度高于隐 格式算法;对吸收边界条件的处理,显格式算法的精 度低于隐格式算法.



4 结 论

 讨论了空间步长的影响.当λ/Δx ≥ 10 后, 显格式算法与隐格式算法均能够达到满足精度要求 的解,并且随着网格的加密,计算结果保持不变;两 种格式在内存消耗上比较接近,但在采用相同时间 步长的前提下,显格式耗费较少的 CPU 时间.

2) 讨论时间步长的影响. 显格式算法是条件稳定的,当 $(c_0\Delta t)/dx \le 1.0$ 时,计算结果稳定,而不满足此条件时计算会快速发散,这与理论推导的结果一致. 隐格式 Newmark 算法是无条件稳定的,当 $\omega_0\Delta t \le 0.3$ 时,所预测声压的相对峰值误差<1%,当 $\omega_0\Delta t > 0.5$ 时,所预测声压级的相对峰值误差会超出工程上±0.5 dB 的误差需求.

3)对于文中提到的全反射边界和吸收边界条件,两种算法均能够提供峰值误差<2%的数值解;显格式算法所得的入射波精度高于隐格式算法;对全</p>

反射边界条件的处理,显格式算法处理的精度高于 隐格式算法;对吸收边界条件的处理,显格式算法处 理的精度低于隐格式算法.

参考文献

- [1] MANEERATANA K. Development of the finite volume method for non-linear structural applications[D]. London: the University of London, 2000.
- [2] FOGARTY T R, LEVEQUE R J. High-resolution finitevolume methods for acoustic waves in periodic and random media[J]. Journal of the Acoustical Society of America, 1999, 106(1): 17-28.
- [3] DEL-PINO S, DESPRÉS B, HAVÉ P, et al. 3D Finite Volume simulation of acoustic waves in the earth atmosphere
 [J]. Computers & Fluids, 2009, 38(4): 765-777.
- [4] 宁方立, 张文治, 董梁. 圆柱形谐振管内非线性驻波的 有限体积计算方法[J]. 机械工程学报, 2012, 48 (16):116-121.
- [5] 宣领宽,张文平,明平剑,等.预测消声器声学性能的 时域非结构有限体积法[J].哈尔滨工程大学学报, 2012,33(2):185-191.
- [6] 刘恒, 廖振鹏. 波动数值模拟的一种显式方法——二维 波动[J]. 力学学报, 2010, 42(6): 1104-1116.
- [7] 杜功焕,朱哲民,龚秀芬.声学基础[M].南京:南京大学出版社,2001.
- [8] 李太宝. 声场的方程和计算方法[M]. 北京:科学出版 社, 2005.
- [9] 宣领宽,张文平,明平剑,等.基于不同时间步长时域 非结构有限体积法模拟声-弹性耦合问题[J].固体力 学学报,2013,34(2):158-168.
- [10] TAYLOR G A, BAILEY C, CROSS M. A vertex-based finite volume method applied to non-linear material problems in computational solid mechanics [J]. International Journal for Numerical Methods in Engineering, 2003, 56(4): 507–529.
- [11] 王勖成. 有限单元法[M]. 北京:清华大学出版社, 2003.
- [12] 宣领宽, 明平剑, 龚京风, 等. 三维各向异性功能梯度 材料的有限体积法[J]. 哈尔滨工业大学学报, 2014, 46(7): 95-100.
- [13]赵倩. 新型差分格式 TDFEM 及其腔体屏蔽效能分析研 究[D]. 南京:南京航空航天大学, 2011.
- [14] GILES M B. Stability and accuracy of numerical boundary conditions in aeroelastic analysis[J]. International Journal for Numerical Methods in Fluids, 1997, 24 (8): 739–757.
- [15] 明平剑. 基于非结构化网格气液两相流数值方法及并行计 算研究与软件开发[D]. 哈尔滨:哈尔滨工程大学, 2008.
- [16]李亚智,赵美英,万小朋.有限元法基础与程序设计 [M].北京:科学出版社,2004.
- [17] 倪大明. 非结构化网格 FVM 在流体动力声学计算中的 应用研究[D]. 哈尔滨:哈尔滨工程大学, 2013.

(编辑 杨 波)