## Б. Т. ЖУМАГУЛОВ, Н. М. ТЕМИРБЕКОВ, Н. М. ТЕМИРБЕКОВ

## ЧИСЛЕННЫЕ МЕТОДЫ НАХОЖДЕНИЯ «СЛАБЫХ» РЕШЕНИЙ МНОГОМЕРНЫХ УРАВНЕНИЙ ГАЗОВОЙ ДИНАМИКИ

До быстродействующих параллельных появления И векторных компьютеров вычислительная гидродинамика изучала в основном задачи обтекания тел сравнительно простой формы [1-3]. Прогресс в этой области говорит о повышенном интересе к данному вопросу и связан с большим числом практических задач, моделирование которых осуществляется системами дифференциальных уравнений газовой динамики. В настоящее помощью современных методов вычислительной время С гидрогазодинамики исследуются течения газа и жидкости около тел реальной формы [4-6].

Условно существующие методы решения задач газовой динамики можно разделить на три класса: прямое численное моделирование (Direct Numerical Simulation, DNS), моделирование крупных вихрей (Large Eddy Simulation, LES) и решение осредненных по Рейнольдсу уравнений Навье-Стокса (Reynolds- Averaged Navier- Stokes, RANS).

Дальнейшая перспектива применения и развития метода конечных разностей имеет три основных направления. Первое направление связано с созданием новых алгоритмов решения разностных схем с высоким порядком точности и свойствами монотонности. Второе направление связано с техническими новациями с переходом к расчетам на современных параллельных и векторных компьютерах. Третье направление связано с дальнейшим развитием теории адаптивных сеток и приложением к решению задач аэрогидродинамики.

В последние годы для нахождения численными методами «слабых» решений уравнений газовой динамики разработан ряд эффективных

разностных схем. К ним принадлежат два класса гибридных схем: схемы монотонного типа TVD (Total Variation Diminishing) и неосциллирующие схемы ENO (Essentially Nonoscilatory). В этой статье разработана разностная схема для трехмерных уравнений газовой динамики для численного нахождения «слабого» решения.

Уравнение Навье–Стокса для сжимаемого газа, записанное в векторном виде и консервативной форме:

$$\frac{\partial \vec{U}}{\partial t} + \frac{\partial \vec{E}}{\partial x} + \frac{\partial \vec{F}}{\partial y} + \frac{\partial \vec{G}}{\partial z} = \frac{\partial \vec{E}_{V}}{\partial x} + \frac{\partial \vec{F}_{V}}{\partial y} + \frac{\partial \vec{G}_{V}}{\partial z} - \vec{f} . (1)$$
  
Компоненты векторов  $\vec{U}, \vec{E}, \vec{F}, \vec{G}, \vec{E}_{V}, \vec{F}_{V}, \vec{G}_{V}, \vec{f}$  определяются  
выражениями:

$$\vec{U} = \begin{bmatrix} \rho \\ \rho u \\ \rho v \\ \rho w \end{bmatrix}, \quad \vec{E} = \begin{bmatrix} \rho u \\ \rho u^{2} + P \\ \rho uv \\ \rho uw \end{bmatrix}, \quad \vec{F} = \begin{bmatrix} \rho v \\ \rho uv \\ \rho v^{2} + P \\ \rho vw \end{bmatrix}, \quad \vec{G} = \begin{bmatrix} \rho w \\ \rho uw \\ \rho vw \\ \rho w^{2} + P \end{bmatrix}, \quad \vec{f} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ \rho g \end{bmatrix}, \quad (2)$$

$$\vec{E}_{v} = \begin{bmatrix} 0 \\ \frac{2}{3}\mu(2u_{x} - v_{y} - w_{z}) \\ \mu(u_{y} + v_{x}) \\ \mu(u_{z} + w_{x}) \end{bmatrix}, \quad \vec{F}_{v} = \begin{bmatrix} 0 \\ \mu(u_{y} + v_{x}) \\ \frac{2}{3}\mu(2v_{y} - u_{x} - w_{z}) \\ \mu(v_{z} + w_{y}) \end{bmatrix}, \quad \vec{G}_{v} = \begin{bmatrix} 0 \\ \mu(u_{z} + w_{x}) \\ \mu(w_{y} + v_{z}) \\ \frac{2}{3}\mu(2w_{z} - u_{x} - v_{y}) \end{bmatrix}.$$

 $P = \rho RT$  – уравнение состояния.

Здесь t – время;  $\rho$  – плотность; u, v, w – составляющие скорости в координатных направлениях x, y, z; P – давление; T – температура; R – универсальная газовая постоянная;  $\mu$  – коэффициент вязкости.

Начальные и граничные условия. Рассматриваемая задача обтекания шара решается со следующими начальными и граничными условиями.

На входе заданы: u = 1, v = 0, w = 0.

На верхней и нижней границах расчетной области в направлении оси *у* задаются условия скольжения:

$$\frac{\partial u}{\partial y} = 0, \quad v = 0, \quad \frac{\partial w}{\partial y} = 0.$$

На выходе из расчетной области в направлении оси *x* для всех искомых функций ставятся «неотражающие» граничные условия. На боковых границах расчетной области в направлении оси *z* ставятся условия на твердой границе.

Начальные распределения плотности и гидростатического давления изменяются по экспоненциальному закону

$$P^* = \exp\left(-\frac{\gamma \cdot M^2}{Fr} \cdot x\right), \qquad \rho = \exp\left(-\frac{\gamma \cdot M^2}{Fr} \cdot x\right),$$

где  $\gamma = \frac{c_p}{c_v}$  – отношение удельных теплоемкостей;  $M = \frac{V_0}{(\gamma R T_0)^{1/2}}$  – число

Маха;  $Fr = \frac{V_0^2}{gL}$  – число Фруда;  $V_0, L$  – характерная скорость и длина.

Систему уравнения (1) запишем в обобщенной системе координат. Для этого введем систему криволинейных координат в виде

$$\xi = \xi(x), \quad \eta = \eta(y), \quad \zeta = \zeta(z)$$
(3)

для сгущения сетки вблизи точки  $x_c, y_c, z_c$ :

$$\xi(x) = B_x + \frac{1}{\tau} \operatorname{arsh}\left[\left(\frac{x}{x_c} - 1\right) \cdot \operatorname{sh}(\tau \cdot B_x)\right],$$
  
$$\eta(y) = B_y + \frac{1}{\tau} \operatorname{arsh}\left[\left(\frac{y}{y_c} - 1\right) \cdot \operatorname{sh}(\tau \cdot B_y)\right], \quad (4)$$
  
$$\zeta(z) = B_z + \frac{1}{\tau} \operatorname{arsh}\left[\left(\frac{z}{z_c} - 1\right) \cdot \operatorname{sh}(\tau \cdot B_z)\right],$$

где

$$B_{x} = \frac{1}{2\tau} \ln \left[ \frac{1 + (e^{\tau} - 1)(x_{c} / L)}{1 + (e^{-\tau} - 1)(x_{c} / L)} \right], \qquad B_{y} = \frac{1}{2\tau} \ln \left[ \frac{1 + (e^{\tau} - 1)(y_{c} / L)}{1 + (e^{-\tau} - 1)(y_{c} / L)} \right],$$
$$B_{z} = \frac{1}{2\tau} \ln \left[ \frac{1 + (e^{\tau} - 1)(z_{c} / L)}{1 + (e^{-\tau} - 1)(z_{c} / L)} \right], \qquad 0 < \tau < \infty.$$

Преобразование (4) отображает физическую плоскость (x, y, z) на вычислительную плоскость  $(\xi, \eta, \zeta)$  (рис. 1).



Рис.1. а) физическая область, б) вычислительная область.

Для использования системы уравнений (1), (2) для задачи обтекания твердого тела применим метод фиктивных областей [7]. Для этого рассмотрим следующую вспомогательную задачу

$$\frac{\partial \vec{U}^{\varepsilon}}{\partial t} + \frac{\partial \vec{E}^{\varepsilon}}{\partial \xi} + \frac{\partial \vec{F}^{\varepsilon}}{\partial \eta} + \frac{\partial \vec{G}^{\varepsilon}}{\partial \zeta} = \frac{\partial \vec{E}_{V}^{\varepsilon}}{\partial \xi} + \frac{\partial \vec{F}_{V}^{\varepsilon}}{\partial \eta} + \frac{\partial \vec{G}_{V}^{\varepsilon}}{\partial \zeta} - \vec{f}$$
(5)

Компоненты векторов  $\vec{U}, \vec{E}, \vec{F}, \vec{G}, \vec{E}_V, \vec{F}_V, \vec{G}_V, \vec{f}$  определяется выражениями

$$\vec{U}^{\varepsilon} = \begin{bmatrix} \rho^{\varepsilon} \\ \rho^{\varepsilon} u^{\varepsilon} \\ \rho^{\varepsilon} v^{\varepsilon} \\ \rho^{\varepsilon} w^{\varepsilon} \end{bmatrix}, \qquad \vec{E}^{\varepsilon} = \xi_{x} \cdot \begin{bmatrix} \rho^{\varepsilon} u^{\varepsilon} \\ \rho^{\varepsilon} u^{2\varepsilon} + P^{\varepsilon} \\ \rho^{\varepsilon} u^{\varepsilon} v^{\varepsilon} \\ \rho^{\varepsilon} u^{\varepsilon} w^{\varepsilon} \end{bmatrix}, \qquad \vec{F}^{\varepsilon} = \eta_{y} \cdot \begin{bmatrix} \rho^{\varepsilon} v^{\varepsilon} \\ \rho^{\varepsilon} u^{\varepsilon} v^{\varepsilon} \\ \rho^{\varepsilon} v^{2\varepsilon} + P^{\varepsilon} \\ \rho^{\varepsilon} v^{\varepsilon} w^{\varepsilon} \end{bmatrix},$$

$$\vec{G}^{\varepsilon} = \zeta_{z} \cdot \begin{bmatrix} \rho^{\varepsilon} w^{\varepsilon} \\ \rho^{\varepsilon} u^{\varepsilon} w^{\varepsilon} \\ \rho^{\varepsilon} v^{\varepsilon} w^{\varepsilon} \\ \rho^{\varepsilon} v^{\varepsilon} w^{\varepsilon} \\ \rho^{\varepsilon} w^{2\varepsilon} + P^{\varepsilon} \end{bmatrix}, \quad \vec{f}^{\varepsilon} = \begin{bmatrix} 0 \\ \frac{k^{\varepsilon}}{\varepsilon} \rho u^{\varepsilon} \\ \frac{k^{\varepsilon}}{\varepsilon} \rho v^{\varepsilon} \\ \frac{k^{\varepsilon}}{\varepsilon} \rho w^{\varepsilon} \end{bmatrix}, \quad \vec{E}^{\varepsilon}_{V} = \frac{\zeta_{x}}{J} \begin{bmatrix} 0 \\ \frac{2}{3} \mu (2\xi_{x} u_{\xi} - \eta_{y} v_{\eta} - \zeta_{z} w_{\zeta}) \\ \mu (\eta_{y} u_{\eta} + \xi_{x} v_{\xi}) \\ \mu (\zeta_{z} u_{\zeta} + \xi_{x} w_{\xi}) \end{bmatrix}, \quad \vec{H}^{\varepsilon} = \frac{\eta_{y}}{J} \begin{bmatrix} 0 \\ \mu (\eta_{y} u_{\eta} + \xi_{x} v_{\xi}) \\ \frac{2}{3} \mu (2\eta_{y} v_{\eta} - \xi_{x} u_{\xi} - \zeta_{z} w_{\zeta}) \\ \mu (\zeta_{z} v_{\zeta} + \eta_{y} w_{\eta}) \end{bmatrix}, \quad \vec{G}^{\varepsilon}_{V} = \frac{\zeta_{z}}{J} \begin{bmatrix} 0 \\ \mu (\eta_{y} u_{\eta} + \xi_{x} v_{\xi}) \\ \mu (\eta_{y} u_{\eta} + \xi_{z} v_{\zeta}) \\ \mu (\eta_{y} u_{\eta} + \xi_{z} v_{\zeta}) \\ \frac{2}{3} \mu (2\zeta_{z} w_{\zeta} - \xi_{x} u_{\xi} - \eta_{y} v_{\eta}) \end{bmatrix}. \quad (6)$$

 $P = \rho RT$  - уравнение состояния.

Где

$$k^{\varepsilon} = \begin{cases} 0 & npu \quad x, y, z \in D/D_0 \\ 1 & npu \quad x, y, z \in D_0 \end{cases}$$

 $\varepsilon$  - малый параметр,  $D_0$  - область, занятая препятствием (фиктивная область),  $u^{\varepsilon}, v^{\varepsilon}, w^{\varepsilon}$  - значения соответствующих составляющих скорости на нижней границе ( в дальнейшем знак  $\varepsilon$  для простоты опускается).

Чтобы записать все уравнения в строго дивергентной форме разделим уравнения на якобиан и группируем их, добавляя и вычитая одинаковые члены. Заменяя производные  $\xi_x, \eta_y, \zeta_z$  обратными преобразованиями исходные уравнения запишем в следующем виде

$$\begin{split} \frac{\partial \rho}{\partial t} &+ \frac{1}{x_{\xi}} \frac{\partial \rho u}{\partial \xi} + \frac{1}{y_{\eta}} \frac{\partial \rho v}{\partial \eta} + \frac{1}{z_{\zeta}} \frac{\partial \rho w}{\partial \zeta} = 0 \\ \frac{\partial \rho u}{\partial t} &+ \frac{1}{x_{\xi}} \frac{\partial}{\partial \xi} (\rho u^{2} + P) + \frac{1}{y_{\eta}} \frac{\partial}{\partial \eta} (\rho uv) + \frac{1}{z_{\zeta}} \frac{\partial}{\partial \zeta} (\rho uw) = \frac{\partial}{\partial \xi} \left( \frac{2}{3Jx_{\xi}} \mu \left( \frac{2}{x_{\xi}} \frac{\partial u}{\partial \xi} - \frac{1}{y_{\eta}} \frac{\partial v}{\partial \eta} - \frac{1}{z_{\zeta}} \frac{\partial w}{\partial \zeta} \right) \right) + \\ &+ \frac{\partial}{\partial \eta} \left( \frac{\mu}{Jy_{\eta}} \cdot \left( \frac{1}{y_{\eta}} \frac{\partial u}{\partial \eta} + \frac{1}{x_{\xi}} \frac{\partial v}{\partial \xi} \right) \right) + \frac{\partial}{\partial \zeta} \left( \frac{\mu}{Jz_{\zeta}} \cdot \left( \frac{1}{z_{\zeta}} \frac{\partial u}{\partial \zeta} + \frac{1}{x_{\xi}} \frac{\partial w}{\partial \xi} \right) \right) - \frac{k^{\varepsilon}}{\varepsilon} \rho u^{\varepsilon} \\ \frac{\partial \rho v}{\partial t} &+ \frac{1}{x_{\xi}} \frac{\partial}{\partial \xi} (\rho uv) + \frac{1}{y_{\eta}} \frac{\partial}{\partial \eta} (\rho v^{2} + P) + \frac{1}{z_{\zeta}} \frac{\partial}{\partial \zeta} (\rho vw) = \frac{\partial}{\partial \xi} \left( \frac{\mu}{Jx_{\xi}} \cdot \left( \frac{1}{y_{\eta}} \frac{\partial u}{\partial \eta} + \frac{1}{x_{\xi}} \frac{\partial v}{\partial \xi} \right) \right) + \\ &+ \frac{\partial}{\partial \eta} \left( \frac{2}{3Jy_{\eta}} \mu \left( \frac{2}{y_{\eta}} \frac{\partial v}{\partial \eta} - \frac{1}{x_{\xi}} \frac{\partial u}{\partial \xi} - \frac{1}{z_{\zeta}} \frac{\partial w}{\partial \zeta} \right) \right) + \frac{\partial}{\partial \zeta} \left( \frac{\mu}{Jz_{\zeta}} \cdot \left( \frac{1}{y_{\eta}} \frac{\partial w}{\partial \eta} + \frac{1}{z_{\zeta}} \frac{\partial v}{\partial \zeta} \right) \right) - \frac{k^{\varepsilon}}{\varepsilon} \rho v^{\varepsilon} \\ &\frac{\partial \rho w}{\partial t} + \frac{1}{x_{\xi}} \frac{\partial}{\partial \xi} (\rho uw) + \frac{1}{y_{\eta}} \frac{\partial}{\partial \eta} (\rho vw) + \frac{1}{z_{\zeta}} \frac{\partial}{\partial \zeta} (\rho w^{2} + P) = \frac{\partial}{\partial \xi} \left( \frac{\mu}{Jx_{\xi}} \cdot \left( \frac{1}{z_{\zeta}} \frac{\partial u}{\partial \zeta} + \frac{1}{x_{\xi}} \frac{\partial w}{\partial \xi} \right) \right) + \\ &+ \frac{\partial}{\partial \eta} \left( \frac{\mu}{Jy_{\eta}} \cdot \left( \frac{1}{z_{\zeta}} \frac{\partial v}{\partial \eta} + \frac{1}{y_{\eta}} \frac{\partial w}{\partial \eta} \right) \right) + \frac{\partial}{\partial \zeta} \left( \frac{2}{3Jz_{\zeta}} \mu \left( \frac{2}{z_{\zeta}} \frac{\partial w}{\partial \zeta} - \frac{1}{x_{\xi}} \frac{\partial u}{\partial \xi} - \frac{1}{y_{\eta}} \frac{\partial w}{\partial \eta} \right) \right) - \frac{k^{\varepsilon}}{\varepsilon} \rho w^{\varepsilon} \end{aligned}$$

Определение промежуточного поле скорости, уравнении газовой динамики осуществлялось по обобщенной схеме типа Лакса- Вендроффа. Конечно- разностный аналог записывается следующим образом:

I этап:

$$\begin{split} \rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n+1/2} &= \rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} - \frac{\tau}{2} \cdot \left[ \frac{(\rho u)_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} - (\rho u)_{j+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}}{h_{1} \cdot x_{\zeta,i+1/2,j+1/2,k+1/2}} + \frac{(\rho u)_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}}{h_{2} \cdot y_{\eta,j+1/2,k+1/2}} + \frac{(\rho u)_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}}{h_{3} \cdot z_{\zeta,j+1/2,j+1/2,k+1/2}} \right] \\ &= \frac{1}{2\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n+1/2}} \left( \rho_{i+1,j+1/2,k+1/2}^{n} \cdot u_{i+1,j+1/2,k+1/2}^{n} + \frac{(\rho u)_{j+1/2,k+1/2}^{n}}{h_{3} \cdot z_{\zeta,j+1/2,k+1/2}} + \frac{\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}}{h_{3} \cdot z_{\zeta,j+1/2,k+1/2}} \right)^{2} - \rho_{i,j+1/2,k+1/2}^{n} \left( u_{i,j+1/2,k+1/2}^{n} \cdot u_{i+1/2,k+1/2}^{n} \right)^{2} \\ &= \frac{\tau}{2\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n+1/2}} \left[ \frac{\rho_{i+1,j+1/2,k+1/2}^{n} \left( u_{i+1,j+1/2,k+1/2}^{n} \cdot u_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + \frac{\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + u_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}}{h_{1} \cdot z_{\zeta,i+1/2,j+1/2,k+1/2}} \right)^{2} - \rho_{i,j+1/2,k+1/2}^{n} \left( u_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + \frac{\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + u_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}}{h_{1} \cdot z_{\zeta,i+1/2,j+1/2,k+1/2}} \right) \\ &= \frac{\sigma_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} \left( P_{i+1,j+1/2,k+1/2}^{n} \cdot v_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + \frac{\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + v_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}}{h_{1} \cdot z_{\zeta,i+1/2,j+1/2,k+1/2}} \right) - \frac{\tau}{\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}} \left( P_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} \cdot v_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + \frac{\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + v_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}}{h_{1} \cdot z_{\zeta,i+1/2,j+1/2,k+1/2}} \right) - \frac{\tau}{\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} \left( P_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} \cdot v_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + \frac{\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + v_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}}{h_{1} \cdot z_{\zeta,i+1/2,j+1/2,k+1/2}} \right) - \frac{\tau}{\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}} \left( P_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + \frac{\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + v_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + v_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + \frac{\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + v_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}}{h_{1} \cdot z_{\zeta,i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}} \right) - \frac{\tau}{\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}} \left( P_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + v_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + \frac{\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + \frac{\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}}{h_{1} \cdot z_{\zeta,i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}} \right) - \frac{\tau}{\rho_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n}} \left( P_{i+1/2,j+1/2,k+1/2}^{n} + v_{i+1/2,j+$$

Вторая часть первого этапа:

$$\begin{split} \rho_{i,j,k}^{n+1} &= \rho_{i,j,k}^{n} - \tau \cdot \left[ \frac{(\rho u)_{i+1/2,j,k}^{n+1/2} - (\rho u)_{i-1/2,j,k}^{n+1/2}}{h_{1} \cdot x_{\xi,i,j,k}} + \frac{(\rho v)_{i,j+1/2,k}^{n+1/2} - (\rho v)_{i,j-1/2,k}^{n+1/2}}{h_{2} \cdot y_{\eta,i,j,k}} + \frac{(\rho v)_{i,j,k+1/2}^{n+1/2} - (\rho v)_{i,j,k-1/2}^{n+1/2}}{h_{3} \cdot z_{\zeta,i,j,k}} \right] \\ \tilde{u}_{i,j,k}^{n+1} &= \frac{\rho_{i,j,k}^{n}}{\rho_{i,j,k}^{n+1}} \cdot u_{i,j,k}^{n} - \frac{\tau}{\rho_{i,j,k}^{n+1}} \cdot \left[ \frac{\rho_{i+1/2,j,k}^{n+1/2} \left(u_{i+1/2,j,k}^{n+1/2}\right)^{2} - \rho_{i-1/2,j,k}^{n+1/2} \left(u_{i-1/2,j,k}^{n+1/2}\right)^{2}}{h_{1} \cdot x_{\xi,i,j,k}} + \frac{\rho_{i,j+1/2,k}^{n+1/2} \cdot v_{i,j+1/2,k}^{n+1/2} - \rho_{i,j-1/2,k}^{n+1/2} \cdot u_{i,j-1/2,k}^{n+1/2} \cdot v_{i,j-1/2,k}^{n+1/2}}{h_{2} \cdot y_{\eta,i,j,k}} + \frac{\rho_{i,j,k+1/2}^{n+1/2} \cdot u_{i,j+1/2,k}^{n+1/2} - \rho_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} \cdot u_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} \cdot w_{i,j,k-1/2}^{n+1/2}}{h_{3} \cdot z_{\zeta,i,j,k}} \right] - \frac{\tau}{h_{1} \cdot \gamma M^{2} \rho_{i,j,k}^{n+1} \cdot x_{\xi,i,j,k}} \left(P_{i+1/2,j,k}^{n} - P_{i-1/2,j,k}^{n}\right) \right) + \frac{\rho_{i,j,k+1/2}^{n+1/2} \cdot u_{i,j,k+1/2}^{n+1/2} \cdot w_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} \cdot w_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} \cdot w_{i,j,k-1/2}^{n+1/2}} + \frac{\rho_{i,j,k+1/2}^{n+1/2} \cdot u_{i,j,k+1/2}^{n+1/2} \cdot w_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} - \rho_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} \cdot w_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} \cdot w_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} \cdot w_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} \cdot w_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} - \rho_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} \cdot w_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} \cdot w_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} + \frac{\rho_{i,j,k+1/2}^{n+1/2} \cdot w_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} \cdot$$

$$\begin{split} \tilde{v}_{i,j,k}^{n+1} &= \frac{\rho_{i,j,k}^{n}}{\rho_{i,j,k}^{n+1}} \cdot v_{i,j,k}^{n} - \frac{\tau}{\rho_{i,j,k}^{n+1}} \cdot \left[ \begin{array}{c} \frac{\rho_{i+1/2,j,k}^{n+1/2} \cdot v_{i+1/2,j,k}^{n+1/2} \cdot u_{i+1/2,j,k}^{n+1/2} - \rho_{i-1/2,j,k}^{n+1/2} \cdot v_{i-1/2,j,k}^{n+1/2} \cdot u_{i-1/2,j,k}^{n+1/2} \\ h_{1} \cdot x_{\xi,i,j,k} \end{array} + \\ &+ \frac{\rho_{i,j+1/2,k}^{n+1/2} \left( v_{i,j+1/2,k}^{n+1/2} \right)^{2} - \rho_{i,j-1/2,k}^{n+1/2} \left( v_{i,j-1/2,k}^{n+1/2} \right)^{2}}{h_{2} \cdot y_{\eta,i,j,k}} + \\ &+ \frac{\rho_{i,j,k+1/2}^{n+1/2} \cdot v_{i,j,k+1/2}^{n+1/2} \cdot w_{i,j,k+1/2}^{n+1/2} - \rho_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} \cdot v_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} \cdot w_{i,j,k-1/2}^{n+1/2}}{h_{3} \cdot z_{\zeta,i,j,k}} \right] - \frac{\tau}{h_{2} \cdot \gamma M^{2} \rho_{i,j,k}^{n+1} \cdot y_{\eta,i,j,k}} \left( P_{i,j+1/2,k}^{n} - p_{i,j-1/2,k}^{n} \right) \end{split}$$

$$\begin{split} \tilde{w}_{i,j,k}^{n+1} &= \frac{\rho_{i,j,k}^{n}}{\rho_{i,j,k}^{n+1}} \cdot w_{i,j,k}^{n} - \frac{\tau}{\rho_{i,j,k}^{n+1}} \cdot \left[ \frac{\rho_{i+1/2,j,k}^{n+1/2} \cdot w_{i+1/2,j,k}^{n+1/2} \cdot u_{i+1/2,j,k}^{n+1/2} - \rho_{i-1/2,j,k}^{n+1/2} \cdot w_{i-1/2,j,k}^{n+1/2} \cdot u_{i-1/2,j,k}^{n+1/2}}{h_{1} \cdot x_{\xi,i,j,k}} + \frac{\rho_{i,j+1/2,k}^{n+1/2} \cdot w_{i,j+1/2,k}^{n+1/2} - \rho_{i,j-1/2,k}^{n+1/2} \cdot w_{i,j-1/2,k}^{n+1/2} \cdot v_{i,j-1/2,k}^{n+1/2}}{h_{2} \cdot y_{\eta,i,j,k}} + \frac{\rho_{i,j,k+1/2}^{n+1/2} \left( w_{i,j,k+1/2}^{n+1/2} \right)^{2} - \rho_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} \left( w_{i,j,k-1/2}^{n+1/2} \right)^{2}}{h_{3} \cdot z_{\zeta,i,j,k}} \right] - \frac{\tau}{h_{3} \cdot \gamma M^{2} \rho_{i,j,k}^{n+1} \cdot z_{\zeta,i,j,k}} \left( P_{i,j,k+1/2}^{n} - p_{i,j,k-1/2}^{n} \right) \end{split}$$

 $P_{i,j,k}^{n+1} = \rho_{i,j,k}^{n+1} \cdot R \cdot T$ 

Теперь напишем разностный аналог II -го этапа:

Для компоненты и:

$$u_{i,j,k}^{n+1} = (\widetilde{u}_{i,j,k}^{n+1} + \tau \frac{F_{x,i,j,k}}{\rho_{i,j,k}^{n+1}}) / (1 + k_{i,j,k}^{\varepsilon} / \varepsilon)$$

Для компоненты v:

$$\upsilon_{i,j,k}^{n+1} = (\widetilde{\upsilon}_{i,j,k}^{n+1} + \tau \frac{F_{y,i,j,k}}{\rho_{i,j,k}^{n+1}}) / (1 + k_{i,j,k}^{\varepsilon} / \varepsilon)$$

Для компоненты w:

$$w_{i,j,k}^{n+1} = (\widetilde{w}_{i,j,k}^{n+1} + \tau \frac{F_{z,i,j,k}}{\rho_{i,j,k}^{n+1}}) / (1 + k_{i,j,k}^{\varepsilon} / \varepsilon)$$

где  $F_{x,i,j,k}, F_{y,i,j,k}, F_{z,i,j,k}$  – разностные аналоги вязких членов уравнений движения для соответствующих компонент вектора скорости u, v, w

Поле давления определяется из уравнения состояния  $P_{i,j,k}^{n+1} = R \cdot T \cdot \rho_{i,j,k}^{n+1}$ ,  $i = 0,1,...,n_1; \quad j = 0,1,...,n_2; \quad k = 0,1,...,n_3.$ 

Приведем результаты методических расчетов обтекания шара. Параметрам потока присваивались следующие значения:  $\mu_x = 0.31, \mu_y = 0.131, \mu_z = 0.131$ , R = 287.1 дж/кг·К,  $\gamma = 1.4$ 



рис.2. Профиль составляющей скорости U при  $x_1 = 0,7, x_1 = 1,03, M = 0,6$ 



рис.3. Профиль составляющей скорости V при  $x_1 = 0,7$ ,  $x_1 = 1,03$ , M = 0,6



Рис.4. Профиль составляющей скорости W при  $x_1 = 0,7$ ,  $x_1 = 1,03$ , M = 0,6

На рис.2 приведены профили скорости U на сечении области интегрирования плоскостями  $x_1 = 0,7, x_1 = 1,03$ . На рисунках 3,4 приведены профили других составляющих скорости на этих же сечениях.

Для визуализации мгновенной картины течения используется модуль вихря скорости:  $\Omega = |\nabla \times V| = (\Omega_x^2 + \Omega_y^2 + \Omega_z^2)^{1/2}$ , где  $\Omega_x, \Omega_y, \Omega_z$  – составляющие вихря в координатных направлениях x, y, z соответственно.

Движение элементарного объема складывается из поступательного движения со скоростью  $\vec{V}(u,v,w)$ , определяемой какой-либо точкой этого объема, принимаемой за полюс, и вращательного движения вокруг мгновенной оси с вектором угловой скорости  $\Omega = rot \vec{V}$ .

На рис. 5 проиллюстрированы вихревые линии, в каждой точке которых касательная совпадает по направлению с вектором  $\vec{\Omega}$ . Как видно из результатов расчетов получается вихревая поверхность охватывающий шар.

На рис. 6 приведены поле вектора скорости. Эти векторы направлены по касательной к линии тока. По результатам расчетов трехмерной модели, проводя линии тока, получается поверхность тока, заключающий внутри себя часть газа, называемая трубкой тока.





0.00

0.00

0.20

0.40

0.60

0.80

## Рис.6. Поле вектора скорости.

1.00

1.20

1.40

1.60

1.80

2.00

Рассмотрен метод Лакса- Вендроффа применительно к трехмерным газовой динамики многосвязных областях. Показана задачам В возможность использования метода для задач с взаимодействием разрывов, когда необходимо их выделение. Автоматически сгущаются узлы сетки к особенностям расположения препятствия. На примере тестовой задачи (обтекания шара) показана эффективность И применимость предлагаемого подхода.

## ЛИТЕРАТУРА

1. Годунов С.К. Разностный метод численного расчета разрывных решений уравнений гидродинамики // Математический сборник. 1959. т. 47, №3, с. 271-306

2. *Самарский А.А., Попов Ю.П.* Разностные методы решения задач газовой динамики. - М. Наука, 1992, 424 с.

3. Белоцерковский О.М., Андрущенко В.А., Шевелев Ю.Д. Динамика пространственных вихревых течений в неоднородной атмосфере. - М.: «Янус-К», 2000. - 456с.

4. Шевелев Ю.Д., Сызранов Н.Г., Андрущенко В.А., Михалин В.А., Максимов Ф.А. Решение задач проектирования летательных аппаратов на многопроцессорных вычислительных комплексах. // Математическое моделирование . 2007, т.19, с. 25-38

5. *Бреславский П.В., Мажукин В.И.* Моделирование взаимодействия ударных волн на динамически адаптирующихся сетках // Математическое моделирование. 2007, т.19,№11, с.83-95

6. Волков К.Н. Расчет свободного слоя смещения на основе метода моделирования крупных вихрей // Математическое моделирование. 2007, т.19, №9, с.114-128

7. Смагулов Ш.С., Данаев Н.Т., Темирбеков Н.М. Моделирование краевых условий для давления и полного напора в задачах гидродинамики с помощью метода фиктивных областей // Доклады Академии Наук России. - 2000. - т.374, №3 - с.333-335