

**МЕТОД РАСЧЕТА ПАРАМЕТРОВ  
ПРИ РЕГУЛЯРНОМ ПЕРЕСЕЧЕНИИ  
КОСЫХ СКАЧКОВ**

Дан алгоритм расчета параметров течения газа (на основе уравнений Чаплыгина) при регулярном взаимодействии косых скачков уплотнения. Рассмотренная схема течения устойчива по отношению к изгибу преломленных скачков, при этом «жидкий клин» отсутствует.

Уравнения Чаплыгина в переменных  $\theta, \sigma$  [1] для плоского безвихревого установившегося течения идеального газа:  $\varphi_\theta = -\psi_\sigma, \varphi_\sigma = K(\sigma)\psi_\theta$  ( $\varphi$  – потенциал скорости,  $\theta$  – угол наклона вектора скорости к оси  $x$ ,  $\psi$  – функция тока,  $K, \sigma$  – функции Чаплыгина) в [2] приведены к нелинейной системе в дивергентной форме:

$$\begin{aligned} (L(u))_\varphi &= v_\psi, \quad v_\varphi = u_\psi, \quad u = -c\sigma, \quad v = c\theta, \\ L'(u) &= k(u) = -K(\sigma), \quad c = (\gamma + 1) \left( \frac{\gamma + 1}{2} \right)^{3/(\gamma-1)}, \\ k(0) &= 0, \quad k'(0) = 1, \end{aligned} \quad (1)$$

где  $\gamma > 1$  – отношение теплоемкостей газа.

Тогда на скачке уплотнения имеем ( $[f] = f_+ - f_-$  – разрыв  $f$  на скачке)

$$\left( \frac{d\varphi}{d\psi} \right)_c = -\frac{[v]}{[u]} = -\frac{[L]}{[v]}, \quad \left( \frac{d\varphi}{d\psi} \right)_c^2 = \frac{[L]}{[u]}; \quad [v]^2 = [L][u]. \quad (2)$$

Система Чаплыгина в переменных  $v, u$  имеет вид

$$\varphi_v = \psi_u, \quad \varphi_u = k(u)\psi_v.$$

На скачке (индекс «+» для величин на задней стороне скачка) (см. [2])

$$\left( \frac{d\varphi}{du} \right)_c = k_+ \psi_v + \left( \frac{dv_+}{du_+} \right)_c \psi_u = \pm \sqrt{\frac{[L]}{[u]}} \left\{ \psi_u + \left( \frac{dv_+}{du_+} \right)_c \psi_v \right\}, \quad (3)$$

т. е. на ударной поляре имеем из (3) условие косой производной для  $\psi$ :  $a\psi_u + b\psi_v = 0$ .

Так как из уравнения ударной поляры

$$v_+ - v_- = \mp \sqrt{(L_+ - L_-)(u_+ - u_-)}, \quad L_+ = L(u_+), \quad L_- = L(u_-)$$

имеем

$$\left( \frac{dv_+}{du_+} \right)_c = \mp \frac{1}{2} \sqrt{\frac{[u]}{[L]}} \left\{ k_+ + \frac{[L]}{[u]} \right\},$$

то

$$2b = 3k_+ + \frac{[L]}{[u]}, \quad 2a = \mp \left( k_+ \sqrt{\frac{[u]}{[L]}} + 3 \sqrt{\frac{[L]}{[u]}} \right). \quad (4)$$

Для криволинейного скачка в однородном потоке Л. Крокко (L. Crocco) в 1937 г. ввел понятие «ежевидной» поляры. Для наклона «иголки» на поляре (образа линии тока  $0 = d\psi = \psi_u du + \psi_v dv$  на плоскости  $(v, u)$ ), который характеризует кривизну линии тока на скачке, имеем:  $(dv/du)_{\text{иг}} = -\psi_u/\psi_v = b/a$ .

Функции  $u$  и  $L$  представимы (см. [1]) интегралами по  $\tau = V^2 V_{max}^{-2} < 1$ :

$$u = u(\tau \setminus \tau_*) = c \int_{\tau_*}^{\tau} \frac{(1-\tau)^{\beta}}{2\tau} d\tau,$$

$$L = L(\tau \setminus \tau_*) = c \int_{\tau_*}^{\tau} \frac{-1 + (2\beta + 1)\tau}{2\tau(1-\tau)^{\beta+1}} d\tau \geq 0, \quad (5)$$

$$\tau_* = \frac{\gamma - 1}{\gamma + 1} > 0, \quad 0 < \tau < 1, \quad \beta = \frac{1}{\gamma - 1} > 0,$$

$$k = k(\tau) = \frac{-1 + (2\beta + 1)\tau}{(1-\tau)^{2\beta+1}}.$$

Если  $\gamma = 1 + 2/m$ , где  $m$  – число степеней свободы молекулы газа (без колебательных степеней свободы), то интегралы в (5) вычисляются аналитически. Из интеграла Бернули для числа Маха  $M$  имеем связь с  $\tau$ :  $(\gamma - 1)M^2 = 2\tau/(1 - \tau)$ .

Пусть в однородном сверхзвуковом потоке с  $M_\infty > 1$ ,  $V_\infty$ ,  $\theta_\infty = 0$  (ось  $Ox \parallel \bar{V}_\infty$ ) два косых скачка  $A_+O$  ( $y \geq 0$ ) и  $A_-O$  ( $y \leq 0$ ) в точке  $O(0, 0)$  преломляются в виде косых скачков  $OB_+$  ( $y \geq 0$ ) и  $OB_-$ . Зададим в однородном дозвуковом потоке  $M_2 \leq 1$ ,  $\theta_2$ ,  $p_2$ ,  $V_2$ . Углы падения обозначим  $\omega_+ > 0$ ,  $\omega_- > 0$ , углы преломления  $\omega'_+ > 0$ ,  $\omega'_- > 0$  (индекс «+» для величин при  $y \geq 0$ ; «-» для  $y \leq 0$ ). Между скачками наклонные однородные сверхзвуковые потоки имеют  $M_{1\pm} > 1$ ,  $\theta_{1\pm}$ .

Интенсивности падающих скачков  $\xi_{\pm} = p_{\infty}/p_{1\pm} < 1$ ; для преломленных скачков  $\xi'_{\pm} = p_2/p_{1\pm} > 1$  ( $p$  – давление в газе).

Пусть дано  $M_{\infty}$ ,  $\gamma$ ,  $\theta_2$  (параметр несимметрии). Требуется найти остальные параметры. На плоскости  $(v, u)$  вершины двух малых ударных поляр ( $u_{1+}$  и  $u_{1-}$ ) лежат на большой поляре ( $u_{\infty} > 0$ ,  $v_{\infty} = 0$ ).  $(v_2, u_2)$  – верхняя точка пересечения малых поляр, при этом в ней наклоны  $b/a$  иголок двух поляр должны быть одинаковы (кривизны линий тока в  $O$  одинаковы). Тогда для  $\tau_2$ ,  $\tau_{1+}$ ,  $\tau_{1-}$  имеют место три уравнения ( $v_2$  задано):

$$\begin{aligned} v_2 &= \sqrt{L(\tau_{1+} \setminus \tau_2) u(\tau_{1+} \setminus \tau_2)} - \sqrt{L(\tau_{\infty} \setminus \tau_{1+}) u(\tau_{\infty} \setminus \tau_{1+})}, \\ v_2 &= \sqrt{L(\tau_{\infty} \setminus \tau_{1-}) u(\tau_{\infty} \setminus \tau_{1-})} - \sqrt{L(\tau_{1-} \setminus \tau_2) u(\tau_{1-} \setminus \tau_2)}, \\ -\frac{3k(\tau_2) + W(\tau_{1+} \setminus \tau_2)}{k(\tau_2) + 3W(\tau_{1+} \setminus \tau_2)} \sqrt{W(\tau_{1+} \setminus \tau_2)} &= \frac{3k(\tau_2) + W(\tau_{1-} \setminus \tau_2)}{k(\tau_2) + 3W(\tau_{1-} \setminus \tau_2)} \sqrt{W(\tau_{1-} \setminus \tau_2)}, \end{aligned} \quad (6)$$

где введено обозначение:  $W(x \setminus y) = L(x \setminus y)/u(x \setminus y)$ .

После решения системы определяем другие параметры:

$$\begin{aligned} c\theta_{1+} &= v_{1+} = -\sqrt{L(\tau_{\infty} \setminus \tau_{1+}) u(\tau_{\infty} \setminus \tau_{1+})} < 0, \\ v_{1-} &= \sqrt{L(\tau_{\infty} \setminus \tau_{1-}) u(\tau_{\infty} \setminus \tau_{1-})} > 0, \\ \operatorname{tg}\omega_{\pm} &= \frac{1 - \sqrt{\frac{\tau_{1\pm}}{\tau_{\infty}}} \cos(\theta_{1\pm})}{\sqrt{\frac{\tau_{1\pm}}{\tau_{\infty}}} \sin(|\theta_{1\pm}|)}, \\ \operatorname{tg}\omega'_{\pm} &= \frac{\sqrt{\frac{\tau_{1\pm}}{\tau_{\infty}}} \cos \theta_{1\pm} - \sqrt{\frac{\tau_2}{\tau_{\infty}}} \cos \theta_2}{\sqrt{\frac{\tau_{1\pm}}{\tau_{\infty}}} \sin |\theta_{1\pm}| \pm \sqrt{\frac{\tau_2}{\tau_{\infty}}} \sin \theta_2}, \\ \xi_{\pm} &= \left( \frac{2\gamma}{\gamma+1} M_{\infty}^2 \sin^2(\omega_{\pm}) - \frac{\gamma-1}{\gamma+1} \right)^{-1}, \\ \xi'_{\pm} &= \frac{2\gamma}{\gamma+1} M_{1\pm}^2 \sin^2(\omega'_{\pm} + |\theta_{1\pm}|) - \frac{\gamma-1}{\gamma+1}. \end{aligned}$$

При изменении параметра  $v_2$  (или угла  $\theta_2$ ) точка  $(v_2, u_2)$  на плоскости  $(v, u)$  вычерчивает «пояс» большой поляры (при  $v_2 = 0$  имеем точку Крокко для регулярного отражения косого скачка от стенки [2]), его концы – звуковые точки, в которых исчезает одна малая поляра. Сход с пояса приводит к теоретическому «жидкому клину».

В околозвуковой теории взаимодействия скачков ( $M \approx 1, u \approx 0$ ) [3,4]:

$$k(u) = u, \quad L(u) = \frac{u^2}{2}, \quad [v] = \mp < u > [u];$$

$$2b = 3u_+ + < u >, \quad 2a = \pm \left( \frac{u_+}{< u >} + 3 < u > \right),$$

$$< u > = \frac{u_+ + u_-}{2},$$

и уравнения (6) упрощаются.

Расчет параметров потока при  $v_2 = 0$  показывает (см. [2]) удовлетворительное приближение к экспериментальным значениям (не очень надежным) (в [5–7] дана библиография по данной задаче).

#### БИБЛИОГРАФИЧЕСКИЙ СПИСОК

1. Кочин Н. Е., Кibelъ И. А., Розе Н. В. Теоретическая гидромеханика : в 2 ч. 4-е изд. М. : Гос. изд-во физ.-мат. лит., 1963. Ч. 2.
2. Севостьянов Г. Д. Метод расчета параметров регулярного отражения косого скачка от стенки// Математика. Механика : сб. науч. тр. Саратов : Изд-во Сарат. ун-та, 2008. Вып. 10. С. 140–143.
3. Севостьянов Г. Д. Регулярное несимметричное взаимодействие околозвуковых скачков// Математика. Механика : сб. науч. тр. Саратов : Изд-во Сарат. ун-та, 2002. Вып. 4. С. 219–222.
4. Севостьянов Г. Д. Регулярное несимметричное пересечение косых околозвуковых скачков// Математика. Механика : сб. науч. тр. Саратов : Изд-во Сарат. ун-та, 2003. Вып. 5. С. 184–186.
5. Основы газовой динамики / под ред. Г. Эммонса. М. : Изд-во иностр. лит., 1963.
6. Баженова Т. В., Гвоздева Л. Г. Нестационарные взаимодействия ударных волн. М. : Наука, 1977.
7. Ударные и детонационные волны. Методы исследования. 2-е изд., доп. и перераб. М. : Физматлит, 2004.