

трения X_{f1} , действующую на участок крыла с перегородкой (включая и силу трения, действующую на перегородку), с силой трения X_{f2} , действующей на отсеченную часть крыла.

Для оценки сил трения воспользуемся приближенной формулой, предложенной В. А. Башкиным, согласно которой для пластины при ламинарном пограничном слое, $M_1 \gg 1$ и сильном теплообмене на поверхности тела, а также при степенной зависимости коэффициента вязкости от температуры $\mu \sim T^\omega$ сила трения равна

$$X_f = c_f F^{1/2} \rho u^2 = 1.33 \sqrt{\lambda / Rl} F^{1/2} \rho u^2, \quad \lambda \approx [(\gamma - 1) M_1^2 f(P)]^{\omega-1} \quad (6.1)$$

Здесь P — число Прандтля, F — площадь пластины, ρ — плотность, u — скорость потока на внешней границе пограничного слоя, R — число Рейнольдса при длине пластины, равной l .

Подставляя в уравнение (6.1) выражения для всех входящих в него переменных, нетрудно получить

$$\frac{X_{f1}}{X_{f2}} = \left(\frac{p_3}{p_2} \right)^{1/2} \operatorname{tg}(\varepsilon - \delta) \frac{1 + \sin \omega_2}{\cos \omega_2}$$

что в разложении дает

$$\frac{X_{f1}}{X_{f2}} = \frac{\sqrt{(3\gamma - 1)(\gamma - 1)}}{\gamma + 1} \left(1 + \frac{2}{\sqrt{3 - \gamma}} \right) + \frac{1}{\sqrt{1/2}} \left[\frac{2\gamma}{\gamma + 1} \left(\frac{3 - \gamma}{(3\gamma - 1)(\gamma + 1)} \right)^{1/2} - \frac{1}{\gamma} \left(\frac{3\gamma - 1}{3 - \gamma} \right)^{1/2} - \frac{\gamma^2 - \gamma + 10}{2\gamma(3 - \gamma)^2} \sqrt{3\gamma - 1} \right] \xi$$

Зависимость X_{f1} / X_{f2} от γ при $\xi = 0$ приведена на фиг. 5.

Авторы благодарят В. В. Струминского, В. В. Сычева и В. Н. Жигулева за обсуждение результатов настоящей работы.

Поступило 19 VII 1965

ЛИТЕРАТУРА

1. М а й к а п а р Г. И. О волновом сопротивлении неосесимметричных тел при сверхзвуковых скоростях. ПММ, т. 23, вып. 2.
2. Г о н о р А. Л. Точное решение задачи обтекания некоторых пространственных тел сверхзвуковым потоком газа, ПММ, 1964, т. 28, вып. 5.
3. Ч е р н ы й Г. Г. Течения газа с большой сверхзвуковой скоростью. Физматгиз, 1959.
4. Г о л у б и н с к и й А. И. Набегание ударной волны на клин, движущийся со сверхзвуковой скоростью. ПММ, 1964, т. 28, вып. 4.
5. Ф е р р и А. Аэродинамика сверхзвуковых течений. Гостехиздат, 1952.
6. М и з е с Р. Математическая теория течений сжимаемой жидкости. Изд-во иностр. лит., 1961.
7. К у р а н т Г., Ф р и д р и х К. Сверхзвуковое течение и ударные волны. Изд-во иностр. лит., 1950.

СМЕШЕНИЕ ПЛОСКИХ ЛАМИНАРНЫХ СТРУЙ

Л. М. СИМУНИ (Ленинград)

Рассматривается истечение вязкой несжимаемой жидкости из периодически расположенных отверстий в плоской стенке (фиг. 1). Система уравнений Навье — Стокса обычным образом сводится к уравнению для функции тока

$$\frac{\partial \nabla^2 \psi}{\partial \tau} + R \left(\frac{\partial \psi}{\partial \eta} \frac{\partial \nabla^2 \psi}{\partial \xi} - \frac{\partial \psi}{\partial \xi} \frac{\partial \nabla^2 \psi}{\partial \eta} \right) = \nabla^2 (\nabla^2 \psi) \quad (1)$$

Здесь

$$u = \frac{\partial \psi}{\partial \eta}, \quad v = -\frac{\partial \psi}{\partial \xi}, \quad u = \frac{v_x}{V}, \quad V = \frac{v_y}{V}, \quad \eta = \frac{y}{h}, \quad \xi = \frac{x}{h}$$

$$\nabla^2 = \frac{\partial^2}{\partial \xi^2} + \frac{\partial^2}{\partial \eta^2}, \quad \tau = \frac{tv}{h^2 R}, \quad R = \frac{Vh}{\nu}, \quad V = \text{const}$$

$$u = 1 - e^{-k\tau} \quad (k = \text{const}), \quad v = 0 \quad \text{на } 0N$$

и что для достаточно больших ξ вследствие действия вязкости $u = \text{const}$, $v = 0$.

Осуществляется численное решение задачи, которое позволяет определить характер движения во всей области течения. Заменяем уравнение (1) системой

$$\frac{\partial \varphi}{\partial \tau} + R \left(\frac{\partial \varphi}{\partial \eta} \frac{\partial \varphi}{\partial \xi} - \frac{\partial \varphi}{\partial \xi} \frac{\partial \varphi}{\partial \eta} \right) = \nabla^2 \varphi, \quad \nabla^2 \psi = \varphi \quad (2)$$

Переходя к конечным разностям, как это сделано в работе [1], получим

$$\begin{aligned} \varphi_{i,k}^{n+1} = & \varphi_{i,k}^n + \Delta \tau \left\{ \frac{\varphi_{i,k+1}^n + \varphi_{i,k-1}^n}{(\Delta \eta)^2} + \frac{\varphi_{i+1,k}^n + \varphi_{i-1,k}^n}{(\Delta \xi)^2} - \frac{2 [(\Delta \xi)^2 + (\Delta \eta)^2]}{(\Delta \xi)^2 (\Delta \eta)^2} \varphi_{i,k}^n - \right. \\ & \left. - R \left(\frac{\varphi_{i,k+1}^n - \varphi_{i,k-1}^n}{2 \Delta \eta} \frac{\varphi_{i+1,k}^n - \varphi_{i-1,k}^n}{2 \Delta \xi} - \frac{\varphi_{i+1,k}^n - \varphi_{i-1,k}^n}{2 \Delta \xi} \frac{\varphi_{i,k+1}^n - \varphi_{i,k-1}^n}{2 \Delta \eta} \right) \right\} \quad (3) \\ (\psi_{i,k+1}^{n+1} + \psi_{i,k-1}^{n+1}) (\Delta \xi)^2 + & (\psi_{i+1,k}^{n+1} + \psi_{i-1,k}^{n+1}) (\Delta \eta)^2 - \\ - 2 [(\Delta \xi)^2 + (\Delta \eta)^2] \psi_{i,k}^{n+1} = & \varphi_{i,k}^{n+1} (\Delta \xi)^2 (\Delta \eta)^2 \quad (\xi_i = i \Delta \xi, \eta_k = k \Delta \eta, \tau_n = n \Delta \tau) \end{aligned}$$

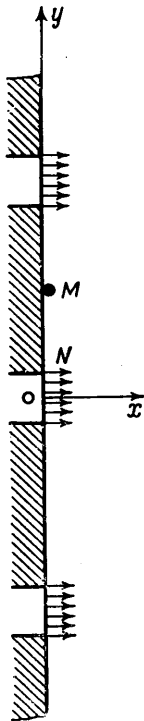
Предположим, что в некоторый момент времени τ_n величины $\varphi_{i,k}^n$ и $\psi_{i,k}^n$ известны во всей области. Используя первое уравнение (3), находим величины $\varphi_{i,k}^{n+1}$ во внутренних точках области, а решая второе уравнение системы (3), находим $\psi_{i,k}^{n+1}$.

Граничные значения функции ψ известны из условий течения. На границах области, являющихся линиями симметрии, принимаем, что $\varphi = 0$. На остальных участках границы принимаем краевое условие Тома [2], имеющее для участка NM вид

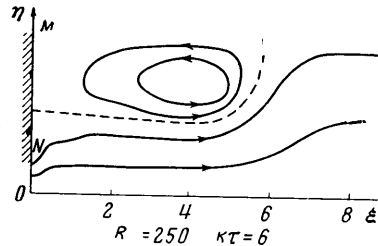
$$\varphi_{0,k}^{n+1} = \frac{2 (\psi_{1,k}^{n+1} - \psi_{0,k}^{n+1})}{(\Delta \xi)^2}$$

Расчеты проводились для $R = 2, 100, 250$.

На фиг. 2 показана картина установившегося течения, на которой видна область замкнутого течения. При $R=100$ —эта область значительно меньше по размерам и при $R=2$ на выбранной сетке область замкнутого течения не обнаружена. При вычислении принималось $\Delta \eta = 0.1, \Delta \xi = 0.2$, при этом выбиралось 10 точек оси η и



Фиг. 1



Фиг. 2

40 точек на оси ξ . Контрольные просчеты осуществлялись при 20 точках на оси η и 20 точках — на оси ξ . Расхождения в значениях функции тока составляли 5—10%. Расчеты выполнены на машине БЭСМ-2 Вычислительного центра Ленинградского отделения Математического института АН СССР.

Задача была поставлена Л. Г. Лойцянским, которого автор благодарит за советы.

Поступило 24 VIII 1964

ЛИТЕРАТУРА

1. С и м у н и Л. М. Численное решение некоторых задач движения вязкой жидкости. Инж. ж., 1964, т. 4, вып. 3.
2. T h o m A., A p e l t C. Field computations in Engineering and Physics. N.— Y., 1961.