

ВОССТАНОВЛЕНИЕ ФОРМЫ ТЕЛА ВРАЩЕНИЯ ПО ЗАДАННОМУ РАСПРЕДЕЛЕНИЮ СКОРОСТИ ТЕЧЕНИЯ ВДОЛЬ ЕГО ПОВЕРХНОСТИ

Л. Г. Гузевский

(Новосибирск)

Рассматривается задача о нахождении формы тела вращения по заданной на нем зависимости величины скорости течения от длины дуги образующей. Течение предполагается безвихревым, установившимся, осесимметричным, жидкость — идеальной, несжимаемой. Задача решается в точной нелинейной постановке. В отличие от предыдущих работ [1, 2] предлагаемый метод позволяет получить решение с заданной степенью точности.

В осесимметричном безвихревом течении функция тока Стокса $\bar{\Psi}(x, r)$ удовлетворяет уравнению

$$\frac{\partial^2 \Psi}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 \Psi}{\partial r^2} - \frac{1}{r} \frac{\partial \Psi}{\partial r} = 0,$$

где x, r — цилиндрические координаты.

Функция тока определяется с точностью до произвольной постоянной. Значение этой постоянной выбирается из условия обращения функции $\bar{\Psi}$ в нуль вдоль искомой границы тела, уравнение которой $r = \rho(s)$, $0 \leq s \leq L$, где s — длина дуги образующей.

Дополнительным условием для определения функции $\rho(s)$ служит заданный вид зависимости

$$(1) \quad v = v_\infty V(s), \quad 0 \leq s \leq L$$

величины скорости течения на теле от дуговой абсциссы, где v_∞ — величина скорости невозмущенного потока.

Следует отметить, что задача разрешима не при любой зависимости $V(s)$. Необходимым условием разрешимости задачи является требование $v(s) > v_\infty$. Для доказательства этого факта, помимо основного течения, рассмотрим равномерный поток со скоростью $v = v_\infty$ вне цилиндрической трубы бесконечной длины, диаметр которой равен максимальному размеру тела. По построению область основного течения включает в себя область вспомогательного течения. Следовательно, для этих потоков выполнены все условия теоремы сравнения М. А. Лаврентьева [3], из которой вытекает, что в точках контакта граничных линий тока скорость основного течения больше скорости вспомогательного потока. Таким образом, на границе исходного течения найдена точка с дуговой абсциссой $s = s_*$, в которой $v(s_*) > v_\infty$.

Исходное течение представим как результат наложения равномерного потока со скоростью v_∞ на систему вихревых колец погонной интенсивности $\gamma(s)$, непрерывно распределенных вдоль границы обтекаемого тела. Функция тока в этом случае имеет вид [4]

$$(2) \quad \Psi(x, r) = \frac{v_\infty r^2}{2} - \frac{r}{4\pi} \int_{\Omega} \frac{\gamma(s) \cos(\theta - \varphi) d\omega}{R},$$

где $d\omega = \rho(s) ds d\varphi$ — элемент поверхности Ω ; $R = \sqrt{(x - \xi)^2 + r^2 + \rho^2}$ —
 $\leftarrow -2r\rho \cos(\theta - \varphi)$.

В силу осевой симметрии положим $\theta = 0$. Учитывая, что, согласно [4],

$$\int_0^{2\pi} \frac{\cos \varphi d\varphi}{R} = \frac{\sqrt{(x - \xi)^2 + (r + \rho)^2}}{r\rho} [(2 - \lambda^2) K(\lambda) - 2E(\lambda)],$$

где $K(\lambda)$ и $E(\lambda)$ — полные эллиптические интегралы первого и второго рода с модулем $\lambda = 2\sqrt{r\rho} [(x - \xi)^2 + (r + \rho)^2]^{-1/2}$, из (2) получим следующее представление функции тока

$$\Psi(x, r) = \frac{v_\infty r^2}{2} - \frac{1}{4\pi} \int_0^L \gamma(s) \sqrt{(x - \xi)^2 + (r + \rho)^2} [(2 - \lambda^2) K(\lambda) - 2E(\lambda)] ds.$$

Принимая во внимание, что погонная интенсивность $\gamma(s)$ вихревого слоя равна величине скорости течения на поверхности тела [5], из условия $\Psi(\xi, \rho) = 0$ на границе для функции $\rho(s)$ получим следующее интегро-дифференциальное уравнение

$$(3) \quad \rho(s) = \frac{1}{2\pi\tau(\sigma)} \int_0^1 V(\sigma) \sqrt{[\xi(\sigma) - \xi(s)]^2 + [\rho(\sigma) + \rho(s)]^2} \times \\ \times [(2 - \lambda^2) K(\lambda) - 2E(\lambda)] d\sigma \equiv A[\rho],$$

где

$$(4) \quad \xi(s) = \int_0^s \sqrt{1 - (d\rho/d\sigma)^2} d\sigma, \\ \lambda = \lambda(\sigma, s) = 2\sqrt{\rho(\sigma)\rho(s)}/\tau(\sigma, s), \\ \tau(\sigma, s) = \sqrt{[\xi(\sigma) - \xi(s)]^2 + [\rho(\sigma) + \rho(s)]^2}.$$

В данном уравнении осуществлен переход к безразмерным переменным. За характерный линейный размер принята полная длина L образующей тела, а в качестве характерной скорости — скорость v_∞ невозмущенного потока.

Искомую функцию $\rho(s)$ представим в виде сплайна третьего порядка. Коэффициенты кубических полиномов на каждом из промежутков $[s_k, s_{k+1}]$, ($k=0, 1, \dots, n-1$) определяются из условия непрерывности функции и ее первых двух производных в узловых точках [6,7].

Интегро-дифференциальное уравнение (3) решается методом последовательных приближений. За нулевое приближение можно принять зависимость $\rho^{(0)}(s) = s(1-s)$. Значения $\rho_k^1 = \rho^{(1)}(s_k)$ искомой функции в узловых точках s_k на первом шаге итерационного процесса находятся из уравнения (3)

$$\rho_k^1 = A[\rho^{(0)}]_{s=s_k}.$$

После нахождения параметров $\rho_k^1 (k = 1, 2, \dots, n-1)$ решается задача интерполирования функции $\rho^{(1)}(s)$ при помощи кубического сплайна. Зависимость $\xi = \xi^{(1)}(s)$ также представляется в виде сплайна третьего порядка. Величины $\xi_k^1 = \xi^{(1)}(s_k)$ находятся из формулы (4).

Последующие приближения выстраиваются полностью аналогично, и итерационный процесс продолжается до тех пор, пока в пределах заданной точности ε не будет выполнено условие

$$\sum_{k=1}^{n-1} |\rho_k^{i+1} - \rho_k^i| < \varepsilon.$$

Контроль точности основан на решении прямой задачи об обтекании найденного тела вращения и сравнении получаемого при этом распределения скорости вдоль его границы с исходной зависимостью (1). Требуемая точность расчетов достигается за счет увеличения числа узловых точек.

При численных расчетах в уравнении (3) выделяется логарифмическая особенность подынтегральной функции при $\sigma = s$

$$\rho(s) = \frac{1}{2\pi\rho(s)} \left\{ \int_0^1 V(\sigma) \tau(\sigma, s) [(2 - \lambda^2) F(\lambda) - 2E(\lambda)] d\sigma - \int_0^1 V(\sigma) \tau(\sigma, s) (2 - \lambda^2) \ln |\sigma - s| d\sigma \right\},$$

где $F(\lambda) = K(\lambda) + \ln |\sigma - s|$ — функция, не имеющая особенностей на промежутке $[0, 1]$.

Неособые интегралы вычисляются по квадратурной формуле Гаусса. При интегрировании функции с логарифмической особенностью применяется квадратурная формула Гаусса с весом $g(u) = \ln u$

$$\int_0^1 f(u) \ln u du = - \sum_{k=1}^{10} A_k f(u_k).$$

Таблица узлов u_k и коэффициентов A_k приведена в [8].

Для полных эллиптических интегралов используются приближенные формулы

$$K(\lambda) = \ln 4 - \frac{1}{2} \ln p(\sigma, s) - \ln |\sigma - s| + \sum_{k=1}^4 \eta^k (a_k - b_k \ln \eta);$$

$$E(\lambda) = 1 + \sum_{k=1}^4 \eta^k (c_k - d_k \ln \eta),$$

где $\eta = 1 - \lambda^2$; $p(\sigma, s) = \frac{1}{\tau^2(\sigma, s)} \left\{ \left[\frac{\xi(\sigma) - \xi(s)}{\sigma - s} \right]^2 + \left[\frac{\rho(\sigma) - \rho(s)}{\sigma - s} \right]^2 \right\},$

а численные значения параметров a_k , b_k , c_k и d_k ($k=1, 2, 3, 4$) представлены в [9]. Максимальная погрешность данных представлений менее $1,5 \times 10^{-9}$.

В качестве примера рассмотрим задание скорости в виде

$$V(s) = \frac{3}{2} \sin s\pi.$$

$\rho_{\text{точ}}$	$\rho_{\text{числ}}$	$\xi_{\text{точ}}$	$\xi_{\text{числ}}$
0,09836	0,09841	0,01558	0,01567
0,18710	0,18719	0,06079	0,06070
0,25752	0,25756	0,13121	0,13119
0,30273	0,30274	0,21995	0,21994
0,31831	0,31830	0,31831	0,31831

Известно [4], что данное распределение скорости реализуется при обтекании сферы. Таким образом, точное решение задачи имеет вид

$$\rho(s) = \frac{1}{\pi} \sin s\pi,$$

$$\xi(s) = \frac{1}{\pi} (1 - \cos s\pi).$$

Приближенное решение получено при $n=10$ и $\varepsilon=0,0001$. Время расчета на машине БЭСМ-6 составило менее одной минуты. В таблице проводится сравнение приближенного и точного решений в равноотстоящих точках s_k ($k=1, 2, 3, 4, 5$). Следовательно, максимальное отклонение приближенного решения от точного составляет менее 0,0001 от длины образующей L .

Поступила 17 IX 1974

ЛИТЕРАТУРА

1. Киселев О. М. Построение тела вращения по заданному на нем распределению скорости.—Иzv. вузов. Авиацион. техн., 1959, № 2.
2. Этерман И. И. Определение поверхности тела вращения по заданному распределению давления.—Докл. АН СССР, 1947, т. 56, № 4.
3. Биркгоф Г., Сарантонелло Э. Струи, следы и каверны. М., «Мпр», 1964.
4. Кочин Н. Е., Кибель И. А., Розе Н. В. Теоретическая гидромеханика. Ч. 1. М., Физматгиз, 1963.
5. Сидоров О. П. Решение задачи об обтекании тела вращения.—Труды КАИ, 1958, вып. 38.
6. Алберг Дж., Нильсон Э., Уолш Дж. Теория сплайнов и ее приложения. М., «Мир», 1972.
7. Михалевич Ю. И., Омельченко О. К. Процедуры кусочно-полиномиальной интерполяции функций одной и двух переменных. Новосибирск, изд. ВЦ СО АН СССР, 1970, сер. Стандартные программы и процедуры, вып. 11.
8. Крылов В. И., Пальцев А. А. Таблицы для численного интегрирования функций с логарифмическими и степенными особенностями. Минск, «Наука и техника», 1967.
9. Дымарский Я. С., Лозинский Н. Н., Матушкин А. Т., Розенберг В. Я., Эрглис В. Р. Справочник программиста. Т. 1. Л., 1963.