

ОРИГИНАЛЬНЫЕ СТАТЬИ

ОПРЕДЕЛЕНИЕ ПОЛОЖЕНИЯ ТОЧЕК СРЫВА СТРУЙ
 ПРИ ОБТЕКАНИИ ПЛАСТИНКИ

И. М. БЕЛЕНЬКИЙ и И. Е. ЗЕЛЕНСКИЙ

(Харьков)

1. Задача о струйном обтекании пластинки плоско-параллельным потоком идеальной и несжимаемой жидкости, при котором происходит плавное обтекание обеих острых кромок, а струи срываются с задней стороны, была решена.¹

При этом положение точек отрыва струй не определяется, а просто задается.

Эта статья имеет своей целью установление связи между положением точек отрыва струй и шириной застойной области на бесконечности.

Для этого выищем формулы, относящиеся к задаче обтекания пластинки по схеме, изображенной на фиг. 1. Решение дается через вспомогательную плоскость t (фиг. 2), где внутренности единичного полукруга соответствует область, занятая движущейся жидкостью плоскости z .¹

Комплексный потенциал потока равен:

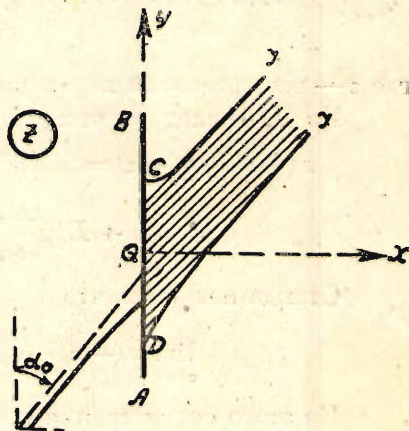
$$f(z) = M \frac{(1 - 2t \cos \gamma + t^2)^2}{t^2}, \quad (1, 1)$$

где M — некоторая действительная величина, а γ — аргумент точки Q в плоскости t . Величина, обратная комплексной скорости, равна:

$$\frac{dz}{df} = i \frac{(t - e^{i\alpha})(t - e^{i\beta})(1 - te^{i\gamma})}{(1 - te^{i\alpha})(1 - te^{i\beta})(t - e^{i\gamma})}. \quad (1, 2)$$

Между параметрами α , β , γ и углом α_0 существует соотношение:

$$\alpha + \beta - \gamma = \pi - \alpha_0. \quad (1, 3)$$



Фиг. 1.

¹ См. Беленький И. М. и Зеленский И. Е., К обтеканию пластинки косым потоком по обобщенной схеме Schmiedén, ХАИ, 1936 г.

И, наконец, связь между плоскостями z и t имеет вид:

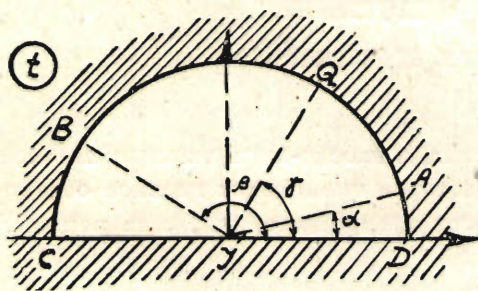
$$z(t) = 2iMe^{i\alpha_0} \left\{ \frac{1}{2} t^2 + At + B \lg t - \frac{C}{t} - \frac{D}{2t^2} + E \lg(t - e^{-i\alpha}) + F \lg(t - e^{-i\beta}) \right\} + \text{const}, \quad (1, 4)$$

где A, B, C, D, E и F — постоянные.

Для дальнейшего нам понадобятся значения коэффициентов B и C , которые мы здесь и выпишем:

$$B = -e^{2i\alpha+2i\beta} - 2e^{2i\alpha+i\beta-i\gamma} - 2e^{i\alpha+2i\beta-i\gamma} - e^{i\alpha+i\beta-2i\gamma} - e^{3i\alpha+3i\beta-2i\gamma} + \\ + 2e^{2i\alpha+3i\beta-i\gamma} + 3e^{2i\alpha+2i\beta-2i\gamma} + e^{i\alpha+3i\beta-2i\gamma} - e^{2i\alpha+i\beta-2i\gamma} + 2e^{3i\alpha+2i\beta-i\gamma} + \\ + e^{3i\alpha+i\beta-2i\gamma} - e^{i\alpha+2i\beta-2i\gamma}, \quad (1, 5)$$

$$C = -2e^{i\alpha+i\beta-i\alpha_0} + e^{-i\beta-2i\alpha_0} + e^{-i\alpha-2i\alpha_0} - e^{i\beta-2i\alpha_0} - e^{i\alpha-2i\alpha_0}. \quad (1, 6)$$



Фиг. 2.

Струям CI и DI плоскости z соответствует в плоскости t диаметр полуокруга. Переходу с одной струи на другую в плоскости z соответствует обход точки I в плоскости t . Поэтому величина, характеризующая ширину кильватера на бесконечности, может быть найдена, если мы определим выражение:

$$\lim_{\epsilon \rightarrow 0} [z(-\epsilon) - z(+\epsilon)],$$

где ϵ — вещественная переменная, стремящаяся к нулю.

Из (1, 4) следует, что:

$$z(-\epsilon) - z(+\epsilon) = 2iMe^{i\alpha_0} \left\{ -2A\epsilon + B \lg(-\epsilon) - B \lg(+\epsilon) + \frac{2C}{\epsilon} + \right. \\ \left. + E \lg \frac{-\epsilon - e^{-i\alpha}}{+\epsilon - e^{-i\alpha}} + F \lg \frac{-\epsilon - e^{-i\beta}}{+\epsilon - e^{-i\beta}} \right\}.$$

Отсюда получаем, что

$$\lim_{\epsilon \rightarrow 0} [z(-\epsilon) - z(+\epsilon)] = \lim_{\epsilon \rightarrow 0} \left[B \lg(-1) + \frac{2C}{\epsilon} \right]. \quad (1, 7)$$

Из этого соотношения следует, что в случае произвольного выбора α и β [γ определится из условия (1, 3)], что соответствует произвольному заданию положения точек отрыва, ширина застойной области на бесконечности равна бесконечности, так как в этом случае C , вообще говоря, не равно нулю.

Если мы потребуем, чтобы ширина застойной области на бесконечности была конечная величина, то это приводит на основании (1, 7) к условию:

$$C = 0. \quad (1, 8)$$

Соотношения (1, 8) достаточно для определения параметров α и β . Можно, однако, поставить еще одно условие. Таким вторым условием будет вполне естественное требование, чтобы ширина застойной области на бесконечности обращалась в нуль, т. е. чтобы струи по мере удаления на бесконечность приближались бы друг к другу. Это приводит нас к такому условию:

$$B = 0. \quad (1, 9)$$

Если угол α_0 задан, то соотношения (1, 8) и (1, 9) в совокупности с (1, 3) позволяют определить параметры α , β и γ , т. е. положение точек отрыва струй.

Введем для сокращения письма обозначения:

$$e^{i\alpha} = x, \quad e^{i\beta} = y, \quad e^{i\alpha_0} = a. \quad (1, 10)$$

Определяя γ из (1, 3) и подставляя его в (1, 5) и (1, 6), получим, что

$$-2 \frac{xy}{a} + \frac{1}{a^2 y} + \frac{1}{a^2 x} - \frac{y}{a^2} - \frac{x}{a^2} = 0$$

и

$$\frac{xy}{a^2} + \frac{1}{a^2} - x^2 y^2 + \frac{2x}{a} + \frac{2y}{a} - \frac{1}{a^2 xy} + (x+y) \left(-2 \frac{xy}{a} + \frac{1}{a^2 y} + \frac{1}{a^2 x} - \frac{y}{a^2} - \frac{x}{a^2} \right) = 0.$$

Второе равенство на основании первого может быть переписано:

$$\frac{xy}{a^2} + \frac{1}{a^2} - x^2 y^2 + \frac{2x}{a} + \frac{2y}{a} - \frac{1}{a^2 xy} = 0.$$

Освобождаясь от знаменателей, получаем:

$$\begin{aligned} -2ax^2y^2 + x + y - xy^2 - x^2y &= 0, \\ x^2y^2 + xy - a^2x^3y^3 + 2ax^2y + 2axy^2 &= 1. \end{aligned} \quad (1, 11)$$

Вводя новые неизвестные, по формулам:

$$u = xy, \quad v = x + y, \quad (1, 12)$$

перепишем (1, 11):

$$-2au^2 + v - uv = 0, \quad u^2 + u - a^2u^3 + 2auv = 1.$$

Определим v из первого уравнения:

$$v = \frac{2au^2}{1-u} \quad (1, 13)$$

и подставим полученное значение во второе уравнение:

$$a^2u^4 + (3a^2 - 1)u^3 + 2u - 1 = 0. \quad (1, 14)$$

Так как $u = xy = e^{i(\alpha+\beta)}$, то при решении уравнения (1, 14) относительно u нас будут интересовать лишь те корни, которые по модулю равны единице. Отсутствие таких корней будет означать, что поставленные нами выше требования невыполнимы.

Далее заметим, что x и y входят в уравнения (1, 12) симметрично и определяются как корни квадратного уравнения:

$$z^2 - vz + u = 0. \quad (1, 15)$$

Из фиг. 2 следует, что $\alpha < \beta$, поэтому за x должен быть взят тот корень, который имеет меньший аргумент. Аргументы обоих корней должны быть положительны и меньше, чем π . Подставляя в (1, 14) значение a , равное $e^{i\alpha_0}$, и полагая $u = re^{i\omega}$, получим:

$$r^4 e^{4i\omega} + (3 - e^{-2i\alpha_0}) r^3 e^{3i\omega} + 2r e^{i(\omega - 2\alpha_0)} - e^{-2i\alpha_0} = 0.$$

Отделяя действительную и мнимую части, будем иметь:

$$r^4 \cos 4\omega + 3r^3 \cos 3\omega - r^3 \cos (3\omega - 2\alpha_0) + 2r \cos (\omega - 2\alpha_0) - \cos 2\alpha_0 = 0,$$

$$r^4 \sin 4\omega + 3r^3 \sin 3\omega - r^3 \sin (3\omega - 2\alpha_0) + 2r \sin (\omega - 2\alpha_0) + \sin 2\alpha_0 = 0,$$

что может быть приведено к виду:

$$\begin{aligned} -(r^3 \cos 3\omega - 2r \cos \omega + 1) \cos 2\alpha_0 + (-r^3 \sin 3\omega + 2r \sin \omega) \sin 2\alpha_0 = \\ = -r^4 \cos 4\omega - 3r^3 \cos 3\omega, \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} (-r^3 \sin 3\omega + 2r \sin \omega) \cos 2\alpha_0 + (r^3 \cos 3\omega - 2r \cos \omega + 1) \sin 2\alpha_0 = \\ = -r^4 \sin 4\omega - 3r^3 \sin 3\omega. \end{aligned}$$

Возводя в квадрат и складывая, получим:

$$r^6 + 4r^2 + 1 - 4r^4 \cos 2\omega + 2r^3 \cos 3\omega - 4r \cos \omega = r^8 + 9r^6 + 6r^7 \cos \omega.$$

Выше отмечено, что нас интересуют корни, модуль которых равен единице. Поэтому, полагая $r=1$, получим уравнение для определения ω :

$$\cos^3 \omega - \cos^2 \omega - 2 \cos \omega = 0; \text{ откуда } \omega_1 = \pi/2, \omega_2 = \pi$$

(третье значение ω мнимое). Соответственные значения u будут:

$$u_1 = e^{i\omega_1} = i, u_2 = e^{i\omega_2} = -1.$$

Пользуясь этими значениями, можно определить соответственные значения a_1, a_2 , при которых ширина застойной области на бесконечности равна нулю. Из (1, 14) получаем два равенства:

$$a_1^2 u_1^4 + (3a_1^2 - 1) u_1^3 + 2u_1 - 1 = 0, \quad a_2^2 u_2^4 + (3a_2^2 - 1) u_2^3 + 2u_2 - 1 = 0,$$

откуда

$$a_1^2 = 1, \quad a_2^2 = -1,$$

и для угла атаки α_0 получаем четыре значения: $0, \pi, \pi/2, -\pi/2$.

Первые два значения соответствуют тривиальному случаю пластинки, параллельной потоку, вторые два значения соответствуют случаю пластинки, нормальной к набегающему потоку. Таким образом при обтекании пластинки со срывом струй ширина застойной области на бесконечности может быть равна нулю лишь в двух случаях: 1) пластинка параллельна потоку и 2) пластинка перпендикулярна к набегающему потоку.

2. Применим эти соображения к некоторым случаям обтекания пластинки.

Случай Kirchhoff. Пластинка перпендикулярна к набегающему потоку, и срыв струй происходит на концах. Здесь:

$$\alpha = 0, \beta = \pi, \gamma = \frac{\pi}{2}, \alpha_0 = \frac{\pi}{2}, \text{ следовательно, } x = 1, y = -1, a = i,$$

и мы имеем, что

$$B = -2, C = -2i.$$

Следовательно, при такой схеме обтекания ширина застойной области на бесконечности не может иметь даже конечной величины.

Случай Schmieden. Пластинка перпендикулярна к потоку, а срыв струй происходит с задней стороны пластинки в двух равно удаленных от ее концов точках. В этом случае:

$$\alpha_0 = \pi/2, \quad \alpha + \beta = \pi, \quad \text{следовательно, } a = e^{i\alpha_0} = i, \quad u = xy = e^{i(\alpha+\beta)} = -1.$$

Имея значение u , из (1, 13) найдем, что $v = i$, и уравнение (1, 15) напишется так:

$$z^2 - iz + 1 = 0, \quad \text{откуда } z = \frac{i \pm \sqrt{3}}{2}$$

и, следовательно,

$$z_1 = x = e^{\frac{\pi i}{6}}, \quad z_2 = y = e^{\frac{5\pi i}{6}},$$

откуда

$$\alpha = 30^\circ, \quad \beta = 150^\circ,$$

т. е. при обтекании пластинки по схеме Schmieden ширина застойной области на бесконечности равна нулю, если срыв струй с задней стороны происходит в точках, определяемых на полукруге (фиг. 2) аргументами $\alpha = 30^\circ$ и $\beta = 150^\circ$.

3. Требование равенства нулю ширины застойной области на бесконечности оказалось очень сильным, ибо привело нас только к одному случаю (исключая тривиальный случай параллельности пластинки потоку) — схемы Schmieden.

Здесь мы поставим более слабое требование, чтобы ширина застойной области на бесконечности была конечной величиной, отличной от нуля.

Тогда мы имеем лишь одно условие (1, 8) $C = 0$, т. е. первое уравнение системы (1, 11). Вводя в это уравнение углы α , β и α_0 согласно (1, 10) и отделяя действительную часть от мнимой, получим:

$$\begin{aligned} -2 \cos(\alpha_0 + 2\alpha + 2\beta) + \cos \alpha + \cos \beta - \cos(\alpha + 2\beta) - \cos(2\alpha + \beta) &= 0, \\ -2 \sin(\alpha_0 + 2\alpha + 2\beta) + \sin \alpha + \sin \beta - \sin(\alpha + 2\beta) - \sin(2\alpha + \beta) &= 0. \end{aligned} \quad (3, 1)$$

Исключая отсюда α_0 , после несложных преобразований получим:

$$(\sin \alpha + \sin \beta)^2 = 1.$$

Принимая во внимание, что $0 < \alpha < \beta < \pi$, имеем:

$$\sin \alpha + \sin \beta = 1. \quad (3, 2)$$

Из (3, 1) находим:

$$\operatorname{tg}(\alpha_0 + 2\alpha + 2\beta) = \frac{\sin \alpha + \sin \beta - \sin(\alpha + 2\beta) - \sin(2\alpha + \beta)}{\cos \alpha + \cos \beta - \cos(\alpha + 2\beta) - \cos(2\alpha + \beta)},$$

или

$$\operatorname{tg}(\alpha_0 + 2\alpha + 2\beta) = \operatorname{tg}\left(\frac{\pi}{2} + \alpha + \beta\right), \quad \text{откуда } \alpha_0 = \frac{\pi}{2} - (\alpha + \beta) + k\pi,$$

где k — целое число и должно быть взято так, чтобы α_0 попадало в интервал $0, \frac{\pi}{2}$. Из (1, 3) мы имеем:

$$\alpha_0 = \pi + \gamma - (\alpha + \beta), \quad \text{следовательно, } \gamma = k\pi - \frac{\pi}{2}.$$

Отсюда видно, что для k нужно взять значение, равное единице, так как $\gamma < \pi$. Поэтому $\gamma = \pi/2$ и

$$\alpha_0 = \frac{3}{2}\pi - (\alpha + \beta). \quad (3, 3)$$

Из соотношений (3, 2) и (3, 3) α и β могут быть определены через угол атаки α_0 :

$$\beta = \frac{3}{4}\pi - \frac{\alpha_0}{2} + \arccos \frac{1}{2 \sin\left(\frac{3}{4}\pi - \frac{\alpha_0}{2}\right)},$$

$$\alpha = \frac{3}{4}\pi - \frac{\alpha_0}{2} - \arccos \frac{1}{2 \sin\left(\frac{3}{4}\pi - \frac{\alpha_0}{2}\right)}. \quad (3, 4)$$

Можно показать, что для любого α_0 в интервале $0, \pi/2$ для β и α по формулам (3, 4) получаются вещественные значения, а именно:

$$\frac{\pi}{6} \leq \alpha \leq \frac{\pi}{2}, \quad \frac{5}{6}\pi \leq \beta \leq \pi. \quad (3, 5)$$

Таким образом при обтекании пластинки косым потоком со срывом струй с задней стороны ширина застойной области на бесконечности будет иметь конечную величину при любом угле атаки α_0 , если α и β , определяющие положение точек срыва струй, будут иметь значения, определяемые формулами (3, 4).

DETERMINATION OF JET BREAKING POINTS POSITION IN PLATE CIRCUMFLUENCE

I. M. BELENKY & I. E. ZELENSKY

(Kharkov)

(Summary)

The positions of jet breaking points are determined in this work by the admission of finite width of the standstill up to infinity.