

ПОДКОВООБРАЗНЫЙ ВИХРЬ ПРИ НЕУСТАНОВИВШЕМСЯ ДВИЖЕНИИ

С. М. Белоцерковский

(Москва)

Исследуется поле скоростей, образующееся в идеальной несжимаемой жидкости от присоединенного вихря конечного размаха, напряженность которого $\Gamma_+(t)$ меняется со временем, и от соответствующей системы свободных вихрей. При этом предполагается, что скорость сноса свободных вихрей U_0 постоянна по величине и направлению. В случае $\Gamma_+ = \text{const}$ получается хорошо известная система подковообразных вихрей. При напряженности присоединенного вихря Γ_+ , зависящей от времени, от него будут отходить свободные вихри, оси которых параллельны оси присоединенного. Кроме того, напряженность каждого из двух свободных вихревых шнуров, параллельных скорости U_0 , будет меняться как вдоль длины шнура, так и по времени t .

Полученные в работе результаты дают возможность перейти к решению задачи о пространственном неустановившемся движении произвольной слабо изогнутой несущей поверхности.

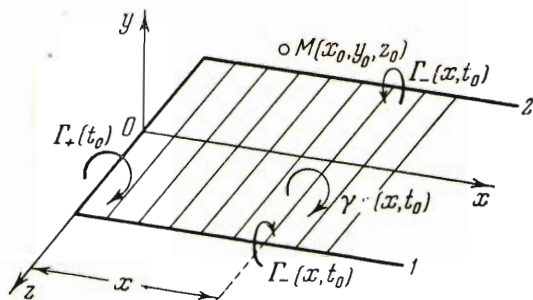
§ 1. Установившееся движение. Приведем основные соотношения для поля скоростей, вызванного подковообразным вихрем в случае установившегося движения. Пусть размах присоединенного вихря равен l , напряженность вихря равна Γ_+ . Выберем систему координат так, как это показано на фиг. 1, направив ось x параллельно свободным вихрям 1 и 2. Напряженность присоединенного вихря представим в виде

$$\Gamma_+ = U_0 d \Gamma \quad (1.1)$$

где Γ — некоторая безразмерная постоянная. Суммарные скорости W_x, W_y, W_z будут складываться из скоростей U_x, U_y , вызванных присоединенным вихрем, и скоростей V_y, V_z , вызванных свободными вихрями, причем, очевидно, $U_z = 0, V_x = 0$. Введем безразмерные скорости w_x, w_y, w_z , положив:

$$W_x = \frac{U_0 \Gamma}{2\pi} w_x, \quad W_y = \frac{U_0 \Gamma}{2\pi} w_y, \quad W_z = \frac{U_0 \Gamma}{2\pi} w_z \quad (1.2)$$

Аналогично вводятся и безразмерные скорости от присоединенного и свободных вихрей u_x, u_y и v_y, v_z .



Фиг. 1

Пусть $M(x_0, y_0, z_0)$ есть точка, в которой вычисляются скорости. В качестве характерного линейного размера будем брать половину размаха присоединенного вихря $1/2 l$. Безразмерные координаты точки M обозначим ξ_0, η_0, ζ_0 , где

$$\xi_0 = \frac{2x_0}{l}, \quad \eta_0 = \frac{2y_0}{l}, \quad \zeta_0 = \frac{2z_0}{l} \quad (1.3)$$

Легко видеть, что

$$\begin{aligned} w_x(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) &= u_x(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) \\ w_y(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) &= u_y(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) + v_y(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) \\ w_z(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) &= v_z(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) \end{aligned} \quad (1.4)$$

Путем несложных вычислений можно получить следующие выражения:

$$\begin{aligned} u_x(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) &= \frac{\eta_0}{\xi_0^2 + \eta_0^2} \left(\frac{1 - \zeta_0}{r(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0)} + \frac{1 + \zeta_0}{r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0)} \right) \\ u_y(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) &= -\frac{\xi_0}{\xi_0^2 + \eta_0^2} \left(\frac{1 - \zeta_0}{r(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0)} + \frac{1 + \zeta_0}{r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0)} \right) \\ v_y(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) &= -\frac{1 - \zeta_0}{\eta_0^2 + (1 - \zeta_0)^2} \left(1 + \frac{\xi_0}{r(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0)} \right) - \\ &\quad - \frac{1 + \zeta_0}{\eta_0^2 + (1 + \zeta_0)^2} \left(1 + \frac{\xi_0}{r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0)} \right) \\ v_z(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) &= -\frac{\eta_0}{\eta_0^2 + (1 - \zeta_0)^2} \left(1 + \frac{\xi_0}{r(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0)} \right) + \\ &\quad + \frac{\eta_0}{\eta_0^2 + (1 + \zeta_0)^2} \left(1 + \frac{\xi_0}{r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0)} \right) \\ r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) &= \sqrt{\xi_0^2 + \eta_0^2 + (1 + \zeta_0)^2} \end{aligned} \quad (1.5)$$

В работе [1] имеются подробные таблицы, при помощи которых легко определить безразмерные скорости w_y .

§ 2. Общий случай неустановившегося движения. Пусть напряженность присоединенного вихря меняется со временем:

$$\Gamma_+ = \Gamma_+(t_0) \quad (2.1)$$

На основании закона о постоянстве циркуляции изменение напряженности присоединенного вихря будет сопровождаться сходом свободных вихрей, которые будут сноситься потоком вниз по течению. Как уже отмечалось, эту скорость сноса U_0 мы будем считать постоянной по величине и направлению. Введем такую же систему координат, как и при установившемся движении, направив ось x вдоль скорости U_0 (фиг. 1). В соответствии с приближениями, принятыми при решении задачи о неустановившемся движении в линейной постановке, будем считать, что все свободные вихри движутся в плоскости xz .

Из-за того, что напряженность присоединенного вихря меняется по времени, от него будут отходить свободные вихри, оси которых параллельны оси z . Кроме того, напряженность каждого из свободных вихревых шнуров 1 и 2, оси которых параллельны оси x , в момент схода с присоединенного вихря должна быть равна напряженности присоединенного вихря в этот момент времени. Рассмотрим сечение $x = \text{const}$

в момент t_0 и на основании указанных соображений определим здесь погонную интенсивность вихревого слоя $\gamma(x, t_0)$ и напряженность свободных вихревых шнуров $\Gamma_-(x, t_0)$ (фиг. 1). Так как указанный вихревой слой сошел с присоединенного вихря в момент $\tau = t_0 - x/U_0$, то

$$\gamma(x, t_0) = -\frac{1}{U_0} \left[\frac{d\Gamma_+(\tau)}{d\tau} \right]_{\tau=t_0-x/U_0} \quad (2.2)$$

и аналогично

$$\Gamma_-(x, t_0) = \Gamma_+(t_0 - x/U_0) \quad (2.3)$$

Скорости от присоединенного вихря в точке $M(x_0, y_0, z_0)$ можно найти при помощи формул, приведенных в предыдущем параграфе:

$$U_x = \frac{\Gamma_+(t_0)}{2\pi l} u_x(\xi_0, \eta_0, \zeta_0), \quad U_y = \frac{\Gamma_+(t_0)}{2\pi l} u_y(\xi_0, \eta_0, \zeta_0), \quad U_z = 0 \quad (2.4)$$

Далее рассмотрим пелену свободных вихрей, которая, вообще говоря, простирается от присоединенного вихря до бесконечности. Используя известные формулы для скоростей, вызываемых вихревым отрезком, определим в точке $M(x_0, y_0, z_0)$ скорости от элементарной полоски ширины dx . Интегрируя полученные выражения по x от 0 до ∞ , найдем скорости V_x' , V_y' , V_z' , вызываемые указанной пеленой. Как и раньше, все линейные размеры будем относить к $1/2l$, после чего получим

$$\begin{aligned} V_x' &= \frac{\eta_0}{4\pi} \left[(1 - \zeta_0) \int_0^\infty \frac{\gamma(\xi, t_0) d\xi}{[(\xi_0 - \xi)^2 + \eta_0^2] R^{3/2}(\xi_0 - \xi, \eta_0, -\zeta_0)} + \right. \\ &\quad \left. + (1 + \zeta_0) \int_0^\infty \frac{\gamma(\xi, t_0) d\xi}{[(\xi_0 - \xi)^2 + \eta_0^2] R^{3/2}(\xi_0 - \xi, \eta_0, \zeta_0)} \right] \\ V_y' &= -\frac{1}{4\pi} \left[(1 - \zeta_0) \int_0^\infty \frac{\gamma(\xi, t_0) (\xi_0 - \xi) d\xi}{[(\xi_0 - \xi)^2 + \eta_0^2] R^{3/2}(\xi_0 - \xi, \eta_0, -\zeta_0)} + \right. \\ &\quad \left. + (1 + \zeta_0) \int_0^\infty \frac{\gamma(\xi, t_0) (\xi_0 - \xi) d\xi}{[(\xi_0 - \xi)^2 + \eta_0^2] R^{3/2}(\xi_0 - \xi, \eta_0, \zeta_0)} \right] \quad (2.5) \\ V_z' &= 0 \end{aligned}$$

$$R(\xi_0 - \xi, \eta_0, \zeta_0) = \sqrt{(\xi_0 - \xi)^2 + \eta_0^2 + (1 + \zeta_0)^2}$$

Чтобы определить скорости от свободных вихревых шнуров 1 и 2 (фиг. 1), напишем выражения для элементарных скоростей, вызываемых бесконечно малыми отрезками dx вихревых шнуров. Интегрируя эти соотношения по x от 0 до ∞ , найдем интересующие нас скорости

$$V_x'' = 0$$

$$\begin{aligned} V_y'' &= -\frac{1}{2\pi l} \left[(1 - \zeta_0) \int_0^\infty \frac{\Gamma_-(\xi, t_0) d\xi}{R^{3/2}(\xi_0 - \xi, \eta_0, -\zeta_0)} + (1 + \zeta_0) \int_0^\infty \frac{\Gamma_-(\xi, t_0) d\xi}{R^{3/2}(\xi_0 - \xi, \eta_0, \zeta_0)} \right] \quad (2.6) \\ V_z'' &= -\frac{\eta_0}{2\pi l} \left[\int_0^\infty \frac{\Gamma_-(\xi, t_0) d\xi}{R^{3/2}(\xi_0 - \xi, \eta_0, -\zeta_0)} - \int_0^\infty \frac{\Gamma_-(\xi, t_0) d\xi}{R^{3/2}(\xi_0 - \xi, \eta_0, \zeta_0)} \right] \end{aligned}$$

Складывая рассмотренные выше скорости, получим суммарные скорости:

$$W_x = U_x + V_x', \quad W_y = U_y + V_y' + V_y'', \quad W_z = V_z'' \quad (2.7)$$

§ 3. Поле скоростей в случае, когда напряженность присоединенного вихря изменяется по гармоническому закону. Пусть напряженность присоединенного вихря меняется со временем по закону синуса:

$$\Gamma_+(t_0) = U_0 l \Gamma \sin pt_0 \quad (3.1)$$

где Γ — некоторая безразмерная постоянная, а p — круговая частота.

Тогда на основании формул (2.2) и (2.3) находим

$$\begin{aligned} \gamma(\xi, t_0) &= -2U_0 \Gamma q (\sin pt_0 \sin q\xi + \cos pt_0 \cos q\xi) \\ \Gamma_-(\xi, t_0) &= U_0 l \Gamma (\sin pt_0 \cos q\xi - \cos pt_0 \sin q\xi) \end{aligned} \quad \left(q = \frac{pl}{2U_0} \right) \quad (3.2)$$

где q — безразмерная круговая частота.

Подставляя выражения (3.2) в формулы (2.5) и (2.6), получим соотношения для скоростей от присоединенных и свободных вихрей в рассматриваемом случае. Эти соотношения можно представить в виде:

$$U_x = \frac{U_0 \Gamma}{2\pi} u_x(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) \sin pt_0, \quad U_y = \frac{U_0 \Gamma}{2\pi} u_y(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) \sin pt_0 \quad (3.3)$$

$$V_{x'} = \frac{U_0 \Gamma}{2\pi} q [v_{x1}'(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \sin pt_0 + v_{x2}'(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \cos pt_0]$$

$$V_{y'} = \frac{U_0 \Gamma}{2\pi} q [v_{y1}'(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \sin pt_0 + v_{y2}'(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \cos pt_0]$$

$$V_{y''} = \frac{U_0 \Gamma}{2\pi} [v_{y1}''(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \sin pt_0 + v_{y2}''(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \cos pt_0] \quad (3.4)$$

$$V_{z''} = \frac{U_0 \Gamma}{2\pi} [v_{z1}''(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \sin pt_0 + v_{z2}''(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \cos pt_0]$$

Безразмерные скорости u_x и u_y определяются равенствами (1.5), выражения для остальных безразмерных скоростей могут быть получены при помощи следующих интегралов:

$$\begin{aligned} J_1(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) &= \int_0^\infty \frac{\sin q\xi d\xi}{[(\xi_0 - \xi)_0^2 + \eta_0^2] R(\xi_0 - \xi, \eta_0, \xi_0)} \\ J_2(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) &= \int_0^\infty \frac{\cos q\xi d\xi}{[(\xi_0 - \xi)^2 + \eta_0^2] R(\xi_0 - \xi, \eta_0, \zeta_0)} \\ J_3(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) &= \int_0^\infty \frac{\sin q\xi (\xi_0 - \xi) d\xi}{[(\xi_0 - \xi)^2 + \eta_0^2] R(\xi_0 - \xi, \eta_0, \zeta_0)} \\ J_4(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) &= \int_0^\infty \frac{\cos q\xi (\xi_0 - \xi) d\xi}{[(\xi_0 - \xi)^2 + \eta_0^2] R(\xi_0 - \xi, \eta_0, \zeta_0)} \end{aligned} \quad (3.5)$$

$$J_5(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) = \int_0^\infty \frac{\sin q\xi d\xi}{R^2 l_1(\xi_0 - \xi, \eta_0, \zeta_0)} \quad J_6(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) = \int_0^\infty \frac{\cos q\xi d\xi}{R^2 l_2(\xi_0 - \xi, \eta_0, \zeta_0)}$$

Для указанных безразмерных скоростей имеют место зависимости:

$$\begin{aligned}
 v_{x1}' &= -\eta_0 [(1 - \zeta_0) J_1(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0, q) + (1 + \zeta_0) J_1(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q)] \\
 v_{x2}' &= -\eta_0 [(1 - \zeta_0) J_2(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0, q) + (1 + \zeta_0) J_2(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q)] \\
 v_{y1}' &= (1 - \zeta_0) J_3(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0, q) + (1 + \zeta_0) J_3(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \\
 v_{y2}' &= (1 - \zeta_0) J_4(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0, q) + (1 + \zeta_0) J_4(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \\
 v_{y1}'' &= -(1 - \zeta_0) J_6(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0, q) - (1 + \zeta_0) J_6(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \\
 v_{y2}'' &= (1 - \zeta_0) J_5(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0, q) + (1 + \zeta_0) J_5(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \\
 v_{z1}'' &= -\eta_0 [J_6(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0, q) - J_6(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q)] \\
 v_{z2}'' &= \eta_0 [J_5(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0, q) - J_5(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q)]
 \end{aligned} \quad (3.6)$$

Скорости v_{x1}' и v_{x2}' , вызванные пеленой свободных вихрей, при переходе точки $M(x_0, y_0, z_0)$ через эту пелену будут претерпевать разрыв. Для всех точек $M(x_0, 0, z_0)$, как принадлежащих этой пелене, так и лежащих вне ее, но в плоскости xz , эти скорости, очевидно, будут равны нулю. В соответствии с формулами (2.7) найдем суммарные скорости в данном случае. Их можно представить в виде

$$\begin{aligned}
 W_x &= \frac{U_0 \Gamma}{2\pi} [w_{x^{(1)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \sin pt_0 + w_{x^{(2)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \cos pt_0] \\
 W_y &= \frac{U_0 \Gamma}{2\pi} [w_{y^{(1)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \sin pt_0 + w_{y^{(2)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \cos pt_0] \\
 W_z &= \frac{U_0 \Gamma}{2\pi} [w_{z^{(1)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \sin pt_0 + w_{z^{(2)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \cos pt_0] \quad (3.7)
 \end{aligned}$$

При этом суммарные безразмерные скорости, очевидно, будут равны

$$\begin{aligned}
 w_{x^{(1)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) &= u_x(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) + qv_{x1}'(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \\
 w_{x^{(2)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) &= qv_{x2}'(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \\
 w_{y^{(1)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) &= u_y(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) + qv_{y1}'(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) + v_{y1}''(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \\
 w_{y^{(2)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) &= qv_{y2}'(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) + v_{y2}''(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \\
 w_{z^{(1)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) &= v_{z1}''(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q), \quad w_{z^{(2)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) = v_{z2}''(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q)
 \end{aligned} \quad (3.8)$$

В случае, когда напряженность присоединенного вихря изменяется по закону косинуса, положим

$$\Gamma_+(t_0) = U_0 \Gamma \cos pt_0 \quad (3.9)$$

Рассуждения и выкладки при этом ведутся совершенно так же, как в предыдущем случае. Используя обозначения (3.8), окончательный результат для суммарных скоростей можно записать в следующем виде:

$$\begin{aligned}
 W_x &= \frac{U_0 \Gamma}{2\pi} [-w_{x^{(2)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \sin pt_0 + w_{x^{(1)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \cos pt_0] \\
 W_y &= \frac{U_0 \Gamma}{2\pi} [-w_{y^{(2)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \sin pt_0 + w_{y^{(1)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \cos pt_0] \\
 W_z &= \frac{U_0 \Gamma}{2\pi} [-w_{z^{(2)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \sin pt_0 + w_{z^{(1)}}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) \cos pt_0]
 \end{aligned} \quad (3.10)$$

§ 4. Поле скоростей при малых значениях круговой частоты. Найдем выражения для безразмерных скоростей (3.8) при $q = 0$. Некоторые из скоростей ($w_x^{(2)}$, $w_y^{(2)}$, $w_z^{(2)}$) при $q = 0$ обращаются в нуль. Для этих безразмерных скоростей мы найдем значения производных от них по параметру q при $q = 0$. Как это следует из формул (3.5), (3.6) и (3.8), для этого достаточно получить при $q = 0$ выражения интегралов J_2 , J_4 и J_6 , а также $\partial J_5 / \partial q$. После несложных вычислений находим

$$\begin{aligned} J_2(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, 0) &= \frac{1}{\eta_0 |1 + \zeta_0|} \left(\operatorname{arc} \operatorname{tg} \frac{|1 + \zeta_0|}{\eta_0} + \operatorname{arc} \operatorname{tg} \frac{\xi_0 |1 + \zeta_0|}{\eta_0 r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0)} \right) \\ J_4(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, 0) &= \frac{1}{2 |1 + \zeta_0|} \ln \frac{r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) - |1 + \zeta_0|}{r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q) + |1 + \zeta_0|} \\ J_6(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, 0) &= \frac{1}{\eta_0^2 + (1 + \zeta_0)^2} \left(1 + \frac{\xi_0}{r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0)} \right) \\ \frac{\partial J_5(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q)}{\partial q} \Big|_{q=0} &= \frac{1}{r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0)} + \frac{\xi_0}{\eta_0^2 + (1 + \zeta_0)^2} \left(1 + \frac{\xi_0}{r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0)} \right) \end{aligned} \quad (4.1)$$

Подставим эти соотношения (3.6), а получившиеся при этом выражения — в формулы (3.8), полагая $q = 0$. В результате получили:

$$\begin{aligned} w_x^{(1)}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, 0) &= w_x(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) \\ \frac{\partial w_x^{(2)}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q)}{\partial q} \Big|_{q=0} &= -\operatorname{sign}(1 - \zeta_0) \left(\operatorname{arc} \operatorname{tg} \frac{|1 - \zeta_0|}{\eta_0} + \right. \\ &+ \left. \operatorname{arc} \operatorname{tg} \frac{\xi_0 |1 - \zeta_0|}{\eta_0 r(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0)} \right) - \operatorname{sign}(1 + \zeta_0) \left(\operatorname{arc} \operatorname{tg} \frac{|1 + \zeta_0|}{\eta_0} + \operatorname{arc} \operatorname{tg} \frac{\xi_0 |1 + \zeta_0|}{\eta_0 r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0)} \right) \\ w_y^{(1)}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, 0) &= w_y(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) \end{aligned} \quad (4.2)$$

$$\begin{aligned} \frac{\partial w_y^{(2)}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q)}{\partial q} \Big|_{q=0} &= \frac{\operatorname{sign}(1 - \zeta_0)}{2} \ln \frac{r(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0) - |1 - \zeta_0|}{r(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0) + |1 - \zeta_0|} + \\ &+ \frac{\operatorname{sign}(1 + \zeta_0)}{2} \ln \frac{r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) - |1 + \zeta_0|}{r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) + |1 + \zeta_0|} + \frac{1 - \zeta_0}{r(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0)} + \\ &+ \frac{1 + \zeta_0}{r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0)} - \xi_0 v_y(\xi_0, \eta_0, \zeta_0) \end{aligned}$$

$$w_z^{(1)}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, 0) = w_z(\xi_0, \eta_0, \zeta_0)$$

$$\frac{\partial w_z^{(2)}(\xi_0, \eta_0, \zeta_0, q)}{\partial q} \Big|_{q=0} = \frac{\eta_0}{r(\xi_0, \eta_0, -\zeta_0)} - \frac{\eta_0}{r(\xi_0, \eta_0, \zeta_0)} - \xi_0 v_z(\xi_0, \eta_0, \zeta_0)$$

Как уже отмечалось выше, скорость v_{xz}' при переходе точки $M(x_0, y_0, z_0)$, в которой вычисляется скорость, через цепену свободных вихрей меняется скачком. То же относится и к функции $\partial w_x^{(2)} / \partial q$, причем для всех ξ_0 и ζ_0

$$\frac{\partial w_x^{(2)}}{\partial q} \Big|_{\eta_0=0, q=0} = 0$$

Поступила 16 XI 1954

ЛИТЕРАТУРА

1. Lehrian D. E. A calculation of the complete downwash in three dimensions due to a rectangular vortex. ARC, Rep. and Mem., № 2771, 1953.