

*Примечание.* Для второго приближения вместо формул Оппольцера можно пользоваться также формулами Гиббса, ошибки которых, в случае равноотстоящих наблюдений, будут пятого порядка (§ 7 гл. VIII).

При употреблении формул Гиббса надо знать не только  $r_1$  и  $r_2$  (получаемые в ходе первого приближения), но и  $r$ . Чтобы получить эту величину с достаточной для наших целей точностью, проще всего воспользоваться следующим приближенным соотношением

$$r^2 = \frac{\tau_1}{\tau} r_1^2 + \frac{\tau_2}{\tau} r_2^2 - \frac{\tau_1 \tau_2}{r}, \quad (3.4)$$

дающим  $r$  с ошибкой третьего порядка.

Соотношение (3.4) может быть получено из выведенной нами (§ 7 гл. VIII) общей зависимости между тремя значениями  $X_1, X, X_2$  некоторой функции и соответствующими значениями  $X_1'', X'', X_2''$  ее второй производной. Применяв эту зависимость к функции  $X=r^2$  и заметив, что

$$(r^2)'' = 2(r^{-1} - a^{-1}),$$

получим

$$\tau_1 r_1^2 - \tau r^2 + \tau_2 r_2^2 = 2(\tau_1 B_1 r_1^{-1} + \tau B r^{-1} + \tau_2 B_2 r_2^{-1}) - \tau \tau_1 \tau_2 a^{-1}, \quad (3.5)$$

где  $B_1, B, B_2$  даются равенствами (7.1) гл. VIII.

Если в правой части равенства (3.5), имеющей ошибку пятого порядка, положить  $r_1 = r_2 = r$ , то получим соотношение

$$\tau_1 r_1^2 - \tau r^2 + \tau_2 r_2^2 = \tau \tau_1 \tau_2 (r^{-1} - a^{-1}), \quad (3.6)$$

погрешность которого четвертого порядка.

Для случая параболического движения отсюда получаем равенство (3.4). Заметим, что в правой части этого равенства можно положить, не изменяя порядка точности,  $r = r_1$  или  $r = r_2$ .

#### § 4. Сопоставление формул для вычисления параболической орбиты

Для моментов наблюдений  $t_1, t, t_2$  ( $t_1 < t < t_2$ ) даны геоцентрические (или топоцентрические) координаты кометы

$$(\alpha_1, \delta_1), \quad (\alpha, \delta), \quad (\alpha_2, \delta_2)$$

и Солнца

$$(X_1, Y_1, Z_1), \quad (X, Y, Z), \quad (X_2, Y_2, Z_2).$$

Все эти координаты должны быть отнесены к одному и тому же экватору и равноденствию.

От сферических координат переходим к соответствующим направляющим косинусам:

$$\lambda_1 = \cos \delta_1 \cos \alpha_1; \quad \mu_1 = \cos \delta_1 \sin \alpha_1; \quad \nu_1 = \sin \delta_1$$

и аналогично для  $(\lambda, \mu, \nu)$ ,  $(\lambda_2, \mu_2, \nu_2)$ .

Контроль:

$$\lambda_1^2 + \mu_1^2 + \nu_1^2 = 1; \quad \lambda^2 + \mu^2 + \nu^2 = 1; \quad \lambda_2^2 + \mu_2^2 + \nu_2^2 = 1.$$

Из уравнений

$$\begin{aligned} (\lambda\mu_2 - \mu\lambda_2) n_2 \rho_2 &= -(\lambda\mu_1 - \mu\lambda_1) n_1 \rho_1 - (\lambda Y - \mu X) + \\ &\quad + (\lambda Y_1 - \mu X_1) n_1 + (\lambda Y_2 - \mu X_2) n_2, \\ (\lambda\nu_2 - \nu\lambda_2) n_2 \rho_2 &= -(\lambda\nu_1 - \nu\lambda_1) n_1 \rho_1 - (\lambda Z - \nu X) + \\ &\quad + (\lambda Z_1 - \nu X_1) n_1 + (\lambda Z_2 - \nu X_2) n_2, \\ (\mu\nu_2 - \nu\mu_2) n_2 \rho_2 &= -(\mu\nu_1 - \nu\mu_1) n_1 \rho_1 - (\mu Z - \nu Y) + \\ &\quad + (\mu Z_1 - \nu Y_1) n_1 + (\mu Z_2 - \nu Y_2) n_2 \end{aligned}$$

выбираем то, у которого коэффициент при  $\rho_2$  наибольший по абсолютной величине. Избранное уравнение представляем в форме

$$\rho_2 = M\rho_1 + m, \quad (\text{A})$$

где

$$M = K \frac{n_1}{n_2}; \quad m = L_1 \frac{n_1}{n_2} + L_2 \frac{1}{n_2} + L_3.$$

*Первое приближение*

Принимаем

$$\frac{n_1}{n_2} = \frac{t_2 - t}{t - t_1}; \quad \frac{1}{n_2} = \frac{t_2 - t_1}{t - t_1}$$

и вычисляем соответствующие значения  $M$  и  $m$ .

Для каждого значения  $\rho_1$  находим  $\rho_2$  и гелиоцентрические координаты

$$\begin{aligned} x_1 &= \lambda_1 \rho_1 - X_1; & x_2 &= \lambda_2 \rho_2 - X_2, \\ y_1 &= \mu_1 \rho_1 - Y_1; & y_2 &= \mu_2 \rho_2 - Y_2, \\ z_1 &= \nu_1 \rho_1 - Z_1; & z_2 &= \nu_2 \rho_2 - Z_2. \end{aligned}$$

Затем вычисляем радиусы-векторы и хорду

$$\begin{aligned} r_1^2 &= x_1^2 + y_1^2 + z_1^2; & r_2^2 &= x_2^2 + y_2^2 + z_2^2, \\ s^2 &= (x_1 - x_2)^2 + (y_1 - y_2)^2 + (z_1 - z_2)^2 \end{aligned}$$

и найденные значения подставляем в

$$f(\rho_1) = \theta_0 (2\tau)^2 - s^2 (r_1 + r_2),$$

где

$$2\tau = 2k(t_2 - t_1),$$

$$2k = 0,03440420, \quad \lg 2k = 8,5366114_{-10},$$

а  $\theta_0$  берется из таблицы IX по аргументу

$$c = \frac{s^2}{(r_1 + r_2)^2}.$$

При логарифмическом вычислении полагаем

$$f(\rho_1) = \lg [\theta_0 (2\tau)^2] - \lg [s^2 (r_1 + r_2)].$$

Варьируем  $\rho_1$  до тех пор, пока не получится

$$f(\rho_1) = 0.$$

Кроме обычного способа пропорциональных частей, для достижения этой цели можно применить интерполяционную формулу Ньютона. По мере того, как будем получать значения функции  $f(\rho_1)$  для различных значений  $\rho_1$ , будем составлять таблицу приведенных разностей:

$$\begin{array}{rcl} \rho_1 = \rho' & f(\rho_1) = f' & [f' f'''] \\ = \rho'' & = f'' & [f' f'' f'''], \\ = \rho''' & = f''' & [f'' f''' f''''], \end{array}$$

где

$$[f' f'''] = \frac{f'' - f'}{\rho'' - \rho'}; \quad [f'' f'''] = \frac{f''' - f''}{\rho''' - \rho''}; \quad [f' f'' f'''] = \frac{[f'' f'''] - [f' f''']}{\rho''' - \rho'}.$$

После того как вычислены  $f'$  и  $f''$  для двух каких-либо значений  $\rho_1 = \rho'$  и  $\rho''$ , следующее значение  $\rho_1$  находим по способу пропорциональных частей, который дает

$$\rho''' = \rho'' - \frac{f''}{[f' f'' f''']}.$$

После трех проб полагаем  $\rho_1 = \rho''' + x$  и применяем интерполяционную формулу Ньютона

$$f(\rho_1) = f''' + (\rho_1 - \rho''') [f'' f'''] + (\rho_1 - \rho''')(\rho_1 - \rho'') [f' f'' f'''].$$

Полагая  $f(\rho_1) = 0$ , для нахождения  $x$  будем иметь такое уравнение:

$$0 = f''' + x \{ [f'' f'''] + (\rho''' - \rho'') [f' f'' f'''] \} + x^2 [f' f'' f'''].$$

Этот процесс можно было бы продолжить и дальше, но больше четырех проб делать обычно не приходится.

*Примечание.* Вместо того, чтобы при каждой пробе вычислять гелиоцентрические координаты, можно было бы выразить  $r_1$ ,  $r_2$  и  $s$  непосредственно через  $\rho_1$  и  $\rho_2$ .

Подставляя выражения (2.5) в формулы (2.6), получим

$$\left. \begin{array}{l} r_1^2 = (\rho_1 + C_1)^2 + S_1^2, \\ r_2^2 = (\rho_2 + C_2)^2 + S_2^2, \\ s^2 = r_1^2 + r_2^2 + D_1 \rho_1 + D_2 \rho_2 - E \rho_1 \rho_2 - G, \end{array} \right\} \quad (B)$$

где

$$\begin{array}{ll} C_1 = -(\lambda_1 X_1 + \mu_1 Y_1 + \nu_1 Z_1); & D_1 = 2(\lambda_1 X_2 + \mu_1 Y_2 + \nu_1 Z_2), \\ C_2 = -(\lambda_2 X_2 + \mu_2 Y_2 + \nu_2 Z_2); & D_2 = 2(\lambda_2 X_1 + \mu_2 Y_1 + \nu_2 Z_1), \\ S_1^2 = X_1^2 + Y_1^2 + Z_1^2 - C_1^2; & E = 2(\lambda_1 \lambda_2 + \mu_1 \mu_2 + \nu_1 \nu_2), \\ S_2^2 = X_2^2 + Y_2^2 + Z_2^2 - C_2^2; & G = 2(X_1 X_2 + Y_1 Y_2 + Z_1 Z_2). \end{array}$$

*Второе приближение*

При помощи значений  $\rho_1, \rho_2$ , полученных в первом приближении, и значения  $\rho$ , найденного линейным интерполированием,

$$\rho = \frac{t_2 - t}{t_2 - t_1} \rho_1 + \frac{t - t_1}{t_2 - t_1} \rho_2,$$

исправляем моменты наблюдений за абберационное время (если, конечно, они не были исправлены раньше; в этом случае только проверяем ранее принятые поправки):

$$t_1^0 = t_1 - L\rho_1; \quad t^0 = t - L\rho; \quad t_2^0 = t_2 - L\rho_2,$$

$$L = 0,0057756; \quad \lg L = 7,761597_{-10}.$$

Затем вычисляем

$$\tau = k(t_2^0 - t_1^0); \quad \tau_1 = k(t_2^0 - t^0); \quad \tau_2 = k(t^0 - t_1^0),$$

$$k = 0,01720210; \quad \lg k = 8,2355814_{-10},$$

$$\xi = \frac{4}{3}(r_1 + r_2)^{-3}; \quad \eta = 3(r_2 - r_1)(r_1 + r_2)^{-1},$$

$$\left. \begin{aligned} \frac{n_1}{n_2} &= \frac{\tau_1}{\tau_2} + \tau_1 \xi \left[ \tau \left( 1 - \frac{\tau_1}{\tau_2} \right) + \tau_1 \eta \right], \\ \frac{1}{n_2} &= \frac{\tau}{\tau_2} - \tau_1 \xi \left[ \tau \left( 1 + \frac{\tau}{\tau_2} \right) - \tau_2 \eta \right]. \end{aligned} \right\} \quad (B)$$

Эти значения подставляем в формулы (A) и с новыми  $M$  и  $m$  повторяем вычисление  $\rho_1$  и  $\rho_2$ .

При третьем и следующих приближениях (если бы таковые понадобились) можно пользоваться точными формулами

$$n_1 = \frac{\tau_1}{\tau} \frac{\eta}{\eta_1}, \quad n_2 = \frac{\tau_2}{\tau} \frac{\eta}{\eta_2},$$

где  $\eta, \eta_1$  и  $\eta_2$  находятся (§ 8 гл. V) по аргументам

$$\mu = \frac{4\tau^2}{(r_1 + r_2)^3}; \quad \mu_1 = \frac{4\tau_1^2}{(r + r_2)^3}; \quad \mu_2 = \frac{4\tau_2^2}{(r_1 + r)^3}.$$

При этом кроме  $r_1$  и  $r_2$  нужно еще будет знать  $r$ . С достаточной точностью  $r$  можно найти из следующего приближенного уравнения (3.4):

$$r^2 = \frac{\tau_1}{\tau} r_1^2 + \frac{\tau_2}{\tau} r_2^2 - \frac{\tau_1 \tau_2}{r}. \quad (C)$$

На практике вместо третьего приближения обычно прибегают к способу варьирования  $M$  (§ 4 гл. XI). Варьирование  $M$  применяется иногда и вместо второго приближения.

*Примечание.* Для второго приближения можно пользоваться, вместо формул (B), формулами Гиббса (§ 7 гл. VIII). Для нахождения  $r$  служит соотношение (C), в правой части которого можно положить  $r=r_1$  или  $r=r_2$ .

### Представление среднего наблюдения

Чтобы убедиться в том, что полученные геоцентрические расстояния достаточно точны, и что взятые наблюдения действительно могут быть представлены параболической орбитой, вычисляем гелиоцентрические координаты кометы для момента среднего наблюдения

$$x = n_1 x_1 + n_2 x_2,$$

$$y = n_1 y_1 + n_2 y_2,$$

$$z = n_1 z_1 + n_2 z_2.$$

Затем из уравнений

$$\rho \cos \delta \cos \alpha = x + X,$$

$$\rho \cos \delta \sin \alpha = y + Y,$$

$$\rho \sin \delta = z + Z$$

находим  $\alpha$  и  $\delta$ .

Если получатся значительные разности  $\alpha$  (набл.) —  $\alpha$  (выч.) и  $\delta$  (набл.) —  $\delta$  (выч.), то нужно еще убедиться, что эти разности не являются следствием вычислительных ошибок. Для этого с вычисленными значениями  $\alpha$  и  $\delta$  находим коэффициенты  $K, L_1, L_2, L_3$  формул (A); если вычисления верны, то должны получиться исходные значения этих коэффициентов.

### Вычисление элементов

Используя гелиоцентрические координаты, полученные в последнем приближении, находим

$$\sigma = (x_1 x_2 + y_1 y_2 + z_1 z_2) r_1^{-2}.$$

Контроль:

$$2\sigma = 1 + (r_2^2 - s^2) r_1^{-2}.$$

После этого вычисляем

$$x_0 = x_2 - \sigma x_1; \quad y_0 = y_2 - \sigma y_1; \quad z_0 = z_2 - \sigma z_1;$$

$$r_0^2 = x_0^2 + y_0^2 + z_0^2 \quad (r_0 > 0);$$

$$\operatorname{tg} 2f = \frac{r_1 r_0}{x_1 x_2 + y_1 y_2 + z_1 z_2} = \frac{r_0}{\sigma r_1}.$$

Контроль:

$$\sin f = \frac{1}{2} \sqrt{\frac{(s+r_1-r_2)(s-r_1+r_2)}{r_1 r_2}}$$

Затем

$$\operatorname{tg} \frac{1}{2} v_1 = \operatorname{ctg} f - \sqrt{\frac{r_1}{r_2}} \operatorname{cosec} f,$$

$$v_2 = v_1 + 2f,$$

$$q = r_1 \cos^2 \frac{1}{2} v_1 = r_2 \cos^2 \frac{1}{2} v_2,$$

$$B_1 = \frac{\sqrt{2}}{k} \left( \sigma_1 + \frac{1}{3} \sigma_1^3 \right); \quad \sigma_1 = \operatorname{tg} \frac{1}{2} v_1;$$

$$B_2 = \frac{\sqrt{2}}{k} \left( \sigma_2 + \frac{1}{3} \sigma_2^3 \right); \quad \sigma_2 = \operatorname{tg} \frac{1}{2} v_2.$$

$B_1$  и  $B_2$  могут быть найдены по таблице V;

$$T = t_1^0 - q^{3/2} B_1 = t_2^0 - q^{3/2} B_2.$$

Вычисление векторных элементов:

$$\begin{vmatrix} P_x & Q_x \\ P_y & Q_y \\ P_z & Q_z \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} x_1 & x_0 \\ y_1 & y_0 \\ z_1 & z_0 \end{vmatrix} \begin{vmatrix} +r_1^{-1} \cos v_1 & +r_1^{-1} \sin v_1 \\ -r_0^{-1} \sin v_1 & +r_0^{-1} \cos v_1 \end{vmatrix}$$

и величин

$$m_x = qP_x; \quad m_y = qP_y; \quad m_z = qP_z,$$

$$n_x = 2qQ_x; \quad n_y = 2qQ_y; \quad n_z = 2qQ_z.$$

Контроль:

$$m_x^2 + m_y^2 + m_z^2 = q^2; \quad n_x^2 + n_y^2 + n_z^2 = 4q^2,$$

$$m_x n_x + m_y n_y + m_z n_z = 0.$$

Относительно вычисления эклиптических элементов  $\Omega$ ,  $i$ ,  $\omega$  см. формулы (1.11) гл. V.

### Представление наблюдений

Момент наблюдения  $t$  исправляем за планетную абберацию

$$t^0 = t - L\rho.$$

По аргументу

$$B = q^{-3/2} (t^0 - T)$$

находим  $\sigma$  (таблица V). Геоцентрические координаты кометы вычисляем по формулам

$$\begin{aligned} \rho \cos \delta \cos \alpha &= m_x (1 - \sigma^2) + n_x \sigma + X, \\ \rho \cos \delta \sin \alpha &= m_y (1 - \sigma^2) + n_y \sigma + Y, \\ \rho \sin \delta &= m_z (1 - \sigma^2) + n_z \sigma + Z. \end{aligned}$$

Координаты Солнца  $X$ ,  $Y$ ,  $Z$  берутся из эфемерид для момента  $t$ .

### § 5. Пример вычисления параболической орбиты

Возьмем следующие наблюдения кометы 1909I (Daniel), которыми пользовался Лойшнер [1913] для иллюстрации данной им модификации метода Лапласа:

Место наблюдения	1909	Gr. M. T.	$\alpha(1909,0)$	$\delta(1909,0)$
Nice	Июнь	16,5306	25° 28' 38"	+29° 58' 25"
Lick	»	18,9809	27 12 29	+33 26 22
Lick	»	21,9659	29 27 51	+37 25 17

Местное звездное время каждого наблюдения и приведения координат Солнца к месту наблюдения (§ 1 гл. VII), выраженные в единицах шестого знака, таковы:

Июнь	Местное зв. вр.	$\Delta X$	$\Delta Y$	$\Delta Z$
16	18 <sup>h</sup> 51 <sup>m</sup> ,8	-7	+30	-29
18	21 14,1	-25	+23	-26
21	21 4,3	-24	+24	-26

Придав эти поправки к взятым из эфемерид геоцентрическим координатам Солнца и вычислив направляющие косинусы, будем иметь следующие исходные данные для вычисления орбиты:

	$t_1$	$t$	$t_2$
$\lambda$	+0,782 03	+0,742 15	+0,691 46
$\mu$	+0,372 62	+0,381 54	+0,390 64
$\nu$	+0,499 60	+0,551 06	+0,607 67
$X$	+0,085 427	+0,044 017	-0,006 496
$Y$	+0,928 905	+0,931 489	+0,932 506
$Z$	+0,402 916	+0,404 045	+0,404 487

Так как в настоящем случае

$$\begin{aligned} \lambda \mu_2 - \mu \lambda_2 &= +0,026 094; & \lambda \nu_2 - \nu \lambda_2 &= +0,069 946; \\ \mu \nu_2 - \nu \mu_2 &= +0,016 584, \end{aligned}$$

то берем второе уравнение из числа указанных в § 4 и представляем его в таком виде:

$$\rho_2 = 0,86019 \frac{n_1}{n_2} \rho_1 + 3,6021 \frac{n_1}{n_2} - 3,9403 \frac{1}{n_2} + 4,3429. \quad (A)$$