

НАХОЖДЕНИЕ ОРБИТЫ ПО НАЧАЛЬНЫМ ИЛИ ГРАНИЧНЫМ УСЛОВИЯМ ДВИЖЕНИЯ

§ 1. Вычисление орбиты по положению и скорости в начальный момент. Первый способ

Невозмущенное движение светила в общем случае определяется шестью элементами орбиты:

$$a, e, M_0, \Omega, i, \omega. \quad (1.1)$$

Вместо трех последних элементов при вычислении эфемериды обычно пользуются (§ 5 гл. IV) векторными элементами P и Q , или эквивалентными им величинами A и B .

С другой стороны, движение материальной точки вполне определяется заданием ее положения и скорости для какого-либо момента времени. Таким образом, как элементы (1.1) однозначно определяют величины

$$x_0, y_0, z_0; \dot{x}_0, \dot{y}_0, \dot{z}_0 \quad (1.2)$$

для момента t_0 , так и, наоборот, задание величин (1.2) однозначно определяет элементы (1.1).

Для нахождения элементов орбиты по величинам (1.2) нужно, очевидно, воспользоваться первыми интегралами задачи двух тел, подробно изученными в гл. III. Для сокращения письма величину

$$\kappa = k \sqrt{1+m},$$

фигурирующую в этих интегралах, мы заменим везде через k . Если масса m заметно отличается от нуля и должна быть учтена, то восстановление в полученных формулах опущенного множителя $\sqrt{1+m}$ не представит труда.

Чтобы внести полную определенность и получить формулы в наиболее удобном для практических приложений виде, будем считать, что величины (1.2) даны в экваториальной системе координат.

Формулы

$$\left. \begin{aligned} r_0^2 &= x_0^2 + y_0^2 + z_0^2; & V_0^2 &= \dot{x}_0^2 + \dot{y}_0^2 + \dot{z}_0^2, \\ r_0 \dot{r}_0 &= x_0 \dot{x}_0 + y_0 \dot{y}_0 + z_0 \dot{z}_0 \end{aligned} \right\} \quad (1.3)$$

позволяют найти радиус-вектор, квадрат скорости и радиальную скорость. После этого интеграл энергии, представленный в форме

$$1/a = 2/r_0 - k^{-2} V_0^2; \quad k^{-2} = 3379,3807, \quad (1.4)$$

даст большую полуось орбиты.

Дифференцирование уравнения Кеплера дает

$$\dot{E} = k/r \sqrt{a}, \quad (1.5)$$

вследствие чего из соотношений

$$r = a(1 - e \cos E),$$

$$\xi = a(\cos E - e); \quad \eta = a\sqrt{1 - e^2} \sin E,$$

имеем

$$r \dot{r} = k \sqrt{a} e \sin E, \quad (1.6)$$

$$V^2 = \dot{\xi}^2 + \dot{\eta}^2 = a(1 - e^2 \cos^2 E) k^2 r^{-2} = k^2 r^{-1} (1 + e \cos E).$$

Положив здесь $t = t_0$, получим два уравнения:

$$\left. \begin{aligned} e \sin E_0 &= k^{-1} r_0 \dot{r}_0 / \sqrt{a}; & k^{-1} &= 58,132441, \\ e \cos E_0 &= 1 - a/r_0 = k^{-2} V_0^2 r_0 - 1, \end{aligned} \right\} \quad (1.7)$$

позволяющие найти e и E_0 .

Для контроля может служить соотношение

$$a(1 - e^2) = k^{-2} [r_0^2 V_0^2 - (r_0 \dot{r}_0)^2].$$

Для вычисления третьего из элементов (1.1) служит уравнение Кеплера:

$$M_0 = E_0 - e \sin E_0.$$

Чтобы найти векторные элементы, обратимся к формулам (5.10) гл. IV, выражающим гелиоцентрические экваториальные координаты через эксцентрическую аномалию. Эти формулы дают, при помощи (1.5),

$$\left. \begin{aligned} x_0 &= A_x (\cos E_0 - e) + B_x \sin E_0, \\ \dot{x}_0 &= (-A_x \sin E_0 + B_x \cos E_0) k / r_0 \sqrt{a}. \end{aligned} \right\} \quad (1.8)$$

Отсюда найдем A_x и B_x . Перестановка букв даст остальные компоненты этих векторов. Таким образом, получим следующие

рабочие формулы:

$$\left. \begin{aligned} A_x &= Kx_0 - L\dot{x}_0; & B_x &= Mx_0 + N\dot{x}_0, \\ A_y &= Ky_0 - L\dot{y}_0; & B_y &= My_0 + N\dot{y}_0, \\ A_z &= Kz_0 - L\dot{z}_0; & B_z &= Mz_0 + N\dot{z}_0, \end{aligned} \right\} \quad (1.9)$$

где

$$\begin{aligned} K &= ar_0^{-1} \cos E_0; & M &= ar_0^{-1} \sin E_0, \\ L &= k^{-1} a^{3/2} \sin E_0; & N &= k^{-1} a^{3/2} (\cos E_0 - e). \end{aligned}$$

Контроль:

$$\begin{aligned} A_x^2 + A_y^2 + A_z^2 &= a^2; & B_x^2 + B_y^2 + B_z^2 &= a^2(1 - e^2), \\ A_x B_x + A_y B_y + A_z B_z &= 0. \end{aligned}$$

Вычисление векторных элементов P и Q заканчивается по формулам

$$\left. \begin{aligned} b &= a \sqrt{1 - e^2}, \\ P_x &= a^{-1} A_x; \dots, \\ Q_x &= b^{-1} B_x; \dots \end{aligned} \right\} \quad (1.10)$$

Для получения эклиптических элементов i , Ω , ω надо обратиться к соотношениям (5.11) гл. IV, которые дают

$$\left. \begin{aligned} \sin i \sin \omega &= P_z \cos \varepsilon - P_y \sin \varepsilon, \\ \sin i \cos \omega &= Q_z \cos \varepsilon - Q_y \sin \varepsilon, \\ \sin \Omega &= (P_y \cos \omega - Q_y \sin \omega) \sec \varepsilon, \\ \cos \Omega &= P_x \cos \omega - Q_x \sin \omega. \end{aligned} \right\} \quad (1.11)$$

Контроль:

$$P_x \sin \omega + Q_x \cos \omega = -\cos i \sin \Omega.$$

Если формула (1.4) дала $1/a=0$, то движение происходит по параболе.

Дифференцирование формул параболического движения

$$r = q(1 + \sigma^2); \quad \sigma + \frac{1}{3} \sigma^3 = \frac{k}{\sqrt{2}} \frac{t - T}{q^{3/2}}$$

дает

$$r\dot{r} = k\sqrt{2q}\sigma.$$

Таким образом, для момента t_0 имеем

$$\sigma_0 = \operatorname{tg} \frac{v_0}{2} = \frac{r_0 \dot{\sigma}_0}{k\sqrt{2q}}, \quad (1.12)$$

что дает возможность при помощи соотношений

$$B = \frac{V\sqrt{2}}{k} \left(\sigma_0 + \frac{1}{3} \sigma_0^3 \right); \quad T = t_0 - q^{3/2} B, \quad (1.13)$$

найти момент прохождения через перигелий. Величина B может быть также найдена при помощи таблицы V.

Если формула (1.4) дала $a < 0$, то движение происходит по гиперболе. В этом случае в указанные выше формулы для эллиптического движения нужно внести изменения в соответствии с тем, что было сказано в § 6 гл. III.

§ 2. Вычисление орбиты по положению и скорости в начальный момент. Второй способ

После того как по формулам (1.3) и (1.4) предыдущего параграфа найдена большая полуось орбиты, обращаемся к интегралам площадей, выражаемым соотношениями (3.4) гл. III. Применив эти соотношения к моменту $t = t_0$ и написав их для экваториальной системы координат, получим

$$\left. \begin{aligned} k\sqrt{p} \sin i' \sin \Omega' &= y_0 \dot{z}_0 - z_0 \dot{y}_0, \\ k\sqrt{p} \sin i' \cos \Omega' &= x_0 \dot{z}_0 - z_0 \dot{x}_0, \\ k\sqrt{p} \cos i' &= x_0 \dot{y}_0 - y_0 \dot{x}_0. \end{aligned} \right\} \quad (2.1)$$

Эти уравнения однозначно определяют параметр p и элементы i' , Ω' , фиксирующие положение плоскости орбиты.

Соотношение

$$p = a(1 - e^2) \quad (2.2)$$

дает эксцентриситет, однако оно мало пригодно в тех случаях, когда эксцентриситет невелик.

Уравнение орбиты (4.3) гл. III напишем в таком виде:

$$e \cos v = pr^{-1} - 1 \quad (2.3)$$

и продифференцируем. Это даст

$$e \sin v \dot{v} = pr^{-2} \dot{r},$$

откуда, пользуясь интегралом площадей

$$r^2 \dot{v} = k\sqrt{p},$$

получим

$$e \sin v = k^{-1} \sqrt{p} \dot{r}. \quad (2.4)$$