

§ 5. ДВИЖЕНИЕ СИСТЕМЫ n МАТЕРИАЛЬНЫХ ТОЧЕК ОТНОСИТЕЛЬНО ОДНОЙ ИЗ НИХ

1. Рассмотрим систему n взаимно гравитирующих материальных точек $(A_0, m_0), (A_1, m_1), \dots, (A_{n-1}, m_{n-1})$. Начало координат выберем в точке A_0 , оси координат выберем так, чтобы они сохраняли постоянное направление в пространстве.

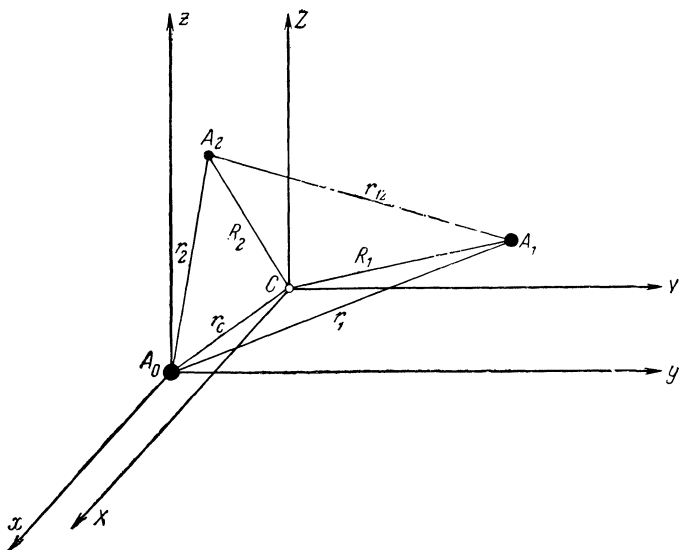


Рис. 5.5.

В этом параграфе мы выведем дифференциальные уравнения, определяющие движение материальных точек относительно указанной здесь системы отсчета.

Для простоты ограничимся сначала случаем трех точек $(A_0, m_0), (A_1, m_1), (A_2, m_2)$.

Наряду с системой отсчета A_0xyz (рис. 5.5) с осями, постоянно ориентированными в пространстве, рассмотрим еще систему отсчета $CXYZ$, имеющую своим началом барицентр C трех данных точек и оси, одинаково направленные

с осями системы A_0xyz . Пусть

$$\vec{CA}_0 = \mathbf{R}_0, \vec{CA}_1 = \mathbf{R}_1, \vec{CA}_2 = \mathbf{R}_2, \vec{A_1A_2} = \mathbf{R}_{12} = \mathbf{r}_{12}, \quad (1)$$

$$\mathbf{R}_{01} = A_0\vec{A}_1 = \mathbf{r}_1, \mathbf{R}_{02} = A_0\vec{A}_2 = \mathbf{r}_2, A_0\vec{C} = \mathbf{r}_C, \quad (2)$$

$$m = m_0 + m_1 + m_2. \quad (3)$$

Таким образом,

$$\mathbf{r}_C = -\mathbf{R}_0, \mathbf{r}_1 = \mathbf{R}_1 - \mathbf{R}_0, \mathbf{r}_2 = \mathbf{R}_2 - \mathbf{R}_0, \quad (4)$$

$$\mathbf{r}_C = \frac{1}{m} (m_1\mathbf{r}_1 + m_2\mathbf{r}_2), \quad (5)$$

$$\ddot{\mathbf{r}}_2 = \ddot{\mathbf{R}}_2 - \ddot{\mathbf{R}}_0. \quad (6)$$

Из формул (5.4.6) и (5.4.4) ясно, что в данном случае

$$\ddot{\mathbf{R}}_2 = f \left[\frac{m_0}{R_{02}^3} (\mathbf{R}_0 - \mathbf{R}_2) + \frac{m_1}{R_{12}^3} (\mathbf{R}_1 - \mathbf{R}_2) \right].$$

Используя равенства (1), (2), (4), получим:

$$\ddot{\mathbf{R}}_2 = f \left[-\frac{m_0}{r_2^3} \mathbf{r}_2 + \frac{m_1}{r_{12}^3} (\mathbf{r}_1 - \mathbf{r}_2) \right]. \quad (7)$$

Аналогично легко показать, что

$$\ddot{\mathbf{R}}_0 = f \left[\frac{m_1}{r_1^3} \mathbf{r}_1 + \frac{m_2}{r_2^3} \mathbf{r}_2 \right]. \quad (8)$$

Из (6) — (8) выводим дифференциальное уравнение движения точки A_2 относительно A_0 :

$$\frac{d^2\mathbf{r}_2}{dt^2} = -f \frac{m_0 + m_2}{r_2^3} \mathbf{r}_2 + fm_1 \left(\frac{\mathbf{r}_1 - \mathbf{r}_2}{r_{12}^3} - \frac{\mathbf{r}_1}{r_1^3} \right). \quad (9)$$

Совершенно такие же рассуждения позволяют получить дифференциальное уравнение движения точки A_1

$$\frac{d^2\mathbf{r}_1}{dt^2} = -f \frac{m_0 + m_1}{r_1^3} \mathbf{r}_1 + fm_2 \left(\frac{\mathbf{r}_2 - \mathbf{r}_1}{r_{12}^3} - \frac{\mathbf{r}_2}{r_2^3} \right). \quad (10)$$

2. Выясним физический смысл отдельных членов уравнения (9). Условимся здесь называть материальную точку

(A_0, m_0) центральным телом, материальную точку (A_2, m_2) — спутником центрального тела (A_0, m_0), а материальную точку (A_1, m_1) — возмущающим телом.

Если бы возмущающего тела вовсе не было, то спутник под влиянием центрального тела получил бы ускорение

$$\mathbf{a} = -f \frac{m_0 + m_2}{r_2^3} \mathbf{r}_2. \quad (11)$$

Из-за вмешательства возмущающего тела спутник получает дополнительное ускорение

$$\Phi = fm_1 \left(\frac{\mathbf{r}_1 - \mathbf{r}_2}{r_{12}^3} - \frac{\mathbf{r}_1}{r_1^3} \right). \quad (12)$$

Это дополнительное ускорение Φ представляет собой некоторую разность:

$$\Phi = \mathbf{b} - \mathbf{c}. \quad (12')$$

Уменьшаемое $\mathbf{b} \equiv fm_1 (\mathbf{r}_1 - \mathbf{r}_2)/r_{12}^3$ можно записать так:

$$\mathbf{b} = -fm_1 \frac{\mathbf{r}_{12}}{r_{12}^3}. \quad (13)$$

Вектор \mathbf{b} — это ускорение, которое получил бы спутник, если бы на него воздействовало только возмущающее тело, а сам он и центральное тело потеряли бы способность притягивать.

Вычитаемое в выражении (12)

$$\mathbf{c} \equiv fm_1 \frac{\mathbf{r}_1}{r_1^3} \quad (13')$$

— это ускорение, которое сообщает возмущающее тело центральному телу.

Таким образом, дополнительное ускорение Φ , которое получает спутник из-за вмешательства возмущающего тела, равно избытку ускорения, сообщаемого возмущающим телом спутнику, над ускорением, сообщаемым возмущающим телом центральному телу. При этом имеется в виду, что 1) каждое из этих ускорений рассматривается при движении относительно возмущающего тела, 2) при вычислении этих

ускорений центральное тело и спутник рассматриваются как непритягивающие (а лишь притягиваемые) точки.

3. Система двух векторных дифференциальных уравнений (9) и (10) равносильна системе из шести скалярных дифференциальных уравнений второго порядка. Если в системе отсчета A_0xyz точки A_1 и A_2 имеют соответственно координаты x_1, y_1, z_1 и x, y, z , то есть

$$\left. \begin{aligned} \mathbf{r}_1 &= x_1\mathbf{i} + y_1\mathbf{j} + z_1\mathbf{k}, & \mathbf{r}_2 &= x\mathbf{i} + y\mathbf{j} + z\mathbf{k}, \\ r_1 &= \sqrt{x_1^2 + y_1^2 + z_1^2}, & r_2 &= \sqrt{x^2 + y^2 + z^2}, \\ r_{12} &= \sqrt{(x_1 - x)^2 + (y_1 - y)^2 + (z_1 - z)^2}. \end{aligned} \right\} (14)$$

Уравнения (9) и (10) можно заменить шестью скалярными уравнениями:

$$\left. \begin{aligned} \frac{d^2x}{dt^2} &= -f \frac{m_0 + m_2}{r_2^3} x + fm_1 \left(\frac{x_1 - x}{r_{12}^3} - \frac{x_1}{r_1^3} \right), \\ \frac{d^2y}{dt^2} &= -f \frac{m_0 + m_2}{r_2^3} y + fm_1 \left(\frac{y_1 - y}{r_{12}^3} - \frac{y_1}{r_1^3} \right), \\ \frac{d^2z}{dt^2} &= -f \frac{m_0 + m_2}{r_2^3} z + fm_1 \left(\frac{z_1 - z}{r_{12}^3} - \frac{z_1}{r_1^3} \right), \end{aligned} \right\} (15)$$

$$\left. \begin{aligned} \frac{d^2x_1}{dt^2} &= -f \frac{m_0 + m_1}{r_1^3} x_1 + fm_2 \left(\frac{x - x_1}{r_{12}^3} - \frac{x}{r_2^3} \right), \\ \frac{d^2y_1}{dt^2} &= -f \frac{m_0 + m_1}{r_1^3} y_1 + fm_2 \left(\frac{y - y_1}{r_{12}^3} - \frac{y}{r_2^3} \right), \\ \frac{d^2z_1}{dt^2} &= -f \frac{m_0 + m_1}{r_1^3} z_1 + fm_2 \left(\frac{z - z_1}{r_{12}^3} - \frac{z}{r_2^3} \right). \end{aligned} \right\} (16)$$

В тех случаях, которые интересны для космонавтики, одно из трех тел (космический аппарат) имеет ничтожно малую массу по сравнению с двумя другими телами (например, m_2 пренебрежимо мало по сравнению с m_0 и m_1). Поэтому допустимо полагать $f(m_0 + m_2) \approx fm_0 \equiv K_0$, где K_0 — гравитационный параметр центрального тела (A_0, m_0). Кроме того, движение возмущающего тела A_1 относительно центрального тела можно считать известным —

космический аппарат (A_2, m_2) практически не влияет на движение возмущающего тела (A_1, m_1). Поэтому задача определения движения космического аппарата сводится к решению системы трех уравнений второго порядка (15).

4. Формулы (9) и (10) нетрудно обобщить на случай системы из любого числа материальных точек. Пусть рассматривается движение n взаимно гравитирующих материальных точек (A_0, m_0), (A_1, m_1), ..., (A_{n-1}, m_{n-1}) в системе отсчета с началом A_0 и с осями, сохраняющими неизменную ориентацию в пространстве. Введем обозначения:

$$\begin{aligned} \vec{A_0 A_\nu} &= \mathbf{r}_\nu, \quad \nu = 1, 2, \dots, n-1, \\ r_{\nu s} &= |\mathbf{r}_s - \mathbf{r}_\nu|; \\ \Phi_\nu &= f \sum_{\substack{s=1 \\ s \neq \nu}}^{n-1} m_s \left(\frac{\mathbf{r}_s - \mathbf{r}_\nu}{r_{\nu s}^3} - \frac{\mathbf{r}_s}{r_s^3} \right). \end{aligned} \quad (17)$$

Тогда движение рассматриваемых $n-1$ материальных точек описывается следующей системой дифференциальных уравнений:

$$\begin{aligned} \frac{d^2 \mathbf{r}_\nu}{dt^2} &= -f \frac{m_0 + m_\nu}{r_\nu^3} \mathbf{r}_\nu + \Phi_\nu, \\ \nu &= 1, 2, \dots, n-1. \end{aligned} \quad (18)$$

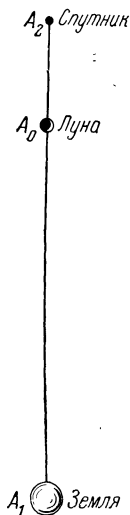


Рис. 5.6.

5. П р и м е р. Пусть в какой-то момент времени круговой искусственный спутник Луны находится на продолжении отрезка, соединяющего центр Земли с центром Луны (рис. 5.6). Каким образом повлияет притяжение Земли на движение спутника относительно Луны?

В качестве центрального тела в данном случае выбираем Луну; Земля будет возмущающим телом. Благодаря наличию Земли спутник получает дополнительное ускорение Φ . Подсчитаем его. Обозначим через A_1 и A_0 центры Земли и Луны, через A_2 спутник, через \mathbf{k} орт вектора $\vec{A_1 A_0}$, через m_0, m_1, m_2 массы Луны, Земли и спутника.

Пусть $A_0A_1 = R$, $A_0A_2 = \rho$. Тогда по формулам (13) и (13')

$$\mathbf{b} = -f \frac{m_1}{(R + \rho)^2} \mathbf{k}, \quad \mathbf{c} = -f \frac{m_1}{R^2} \mathbf{k},$$

$$\Phi = \mathbf{b} - \mathbf{c} = fm_1 \left[\frac{1}{R^2} - \frac{1}{(R + \rho)^2} \right] \mathbf{k} = fm_1 \frac{(2R + \rho)\rho}{R^2(R + \rho)^2} \mathbf{k}.$$

Таким образом, с точки зрения лунного наблюдателя, видящего спутник A_2 в зените, благодаря притяжению Земли спутник получает дополнительное ускорение от Луны, Земля как бы отталкивает спутник A_2 от Луны!

§ 6. ИНТЕГРАЛ ПЛОЩАДЕЙ И ИНТЕГРАЛ ЭНЕРГИИ В ОТНОСИТЕЛЬНОМ ДВИЖЕНИИ

1. В предшествующем параграфе мы интересовались движением системы трех материальных точек относительно одной из них.

Здесь мы будем рассматривать движение относительно произвольной движущейся в пространстве точки N . Точнее:

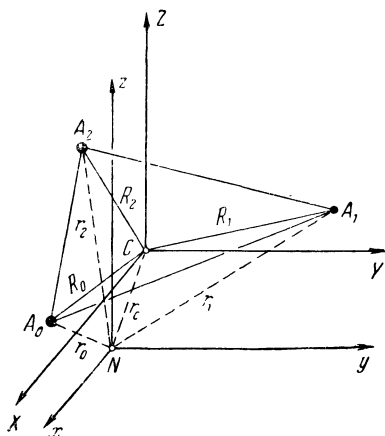


Рис. 5.7.

пусть в пространстве выбрана некоторая прямоугольная система декартовых координат $Nxyz$, вообще говоря, неинерциальная, но имеющая оси, постоянно ориентированные в пространстве (рис. 5.7). Иначе говоря, система $Nxyz$ движется относительно какой-то инерциальной системы только поступательно, то есть так, что каждая из осей Nx , Ny , Nz остается «параллельной самой себе».

Приведем наглядный пример такой системы отсчета. Пусть наблюдения за движением Солнца, Земли и Луны ведутся в космической обсерватории, перемещающейся в окосолнечном