

Отклонение частиц и световых лучей полем тяготения

С. КОЖИНИН

РАССМОТРИМ НЕСКОЛЬКО ИНТЕРЕСНЫХ ЗАДАЧ О ДВИЖЕНИИ КЛАССИЧЕСКИХ ЧАСТИЦ И ФОТОНОВ В ПОЛЯХ ТЯГОТЕНИЯ ПЛАНЕТ И ЗВЕЗД.

Задача 1. Рассеяние частицы полем Земли

На какой угол θ изменится направление скорости пролетающей мимо Земли метеорной частицы под действием поля земного тяготения (рис.1)? Скорость частицы на бесконечности равна v_∞ . Влияние атмосферы Земли не учитывать.

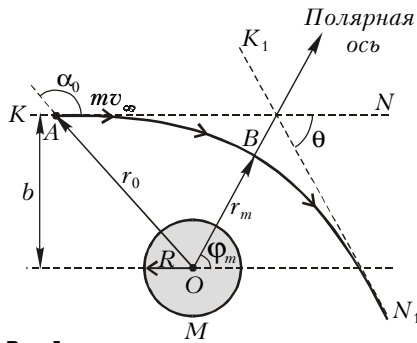


Рис. 1

При решении задачи учтем (без вывода), что частица движется по гиперболической траектории. Опираясь на геометрические свойства гиперболы, можно доказать, что угол рассеяния θ , прицельное расстояние b и расстояние r_m от центра планеты до ближайшей точки B траектории частицы связаны соотношением

$$\operatorname{tg} \frac{\theta}{2} = \frac{b^2 - r_m^2}{2br_m}. \quad (1)$$

Действительно, гипербола – это геометрическое место точек, разность расстояний до которых от двух заданных точек O и O' , называемых фокусами (рис.2), постоянна: $r_1 - r_2 = \text{const}$. Один из фокусов гиперболы O совпадает с центром Земли, второй фокус O' лежит на прямой, проходящей через центр Земли и ближайшую к центру точку B траектории. На беско-

нечно больших расстояниях от Земли как при приближении, так и при удалении скорость частицы направлена по асимптоте гиперболы, поэтому задача состоит в нахождении угла θ между асимптотами. Точка пересечения асимптот лежит посередине между фокусами.

Приравняем разности расстояний от фокусов O и O' до бесконечно удаленной точки – это отрезок $O'C$ на рисун-

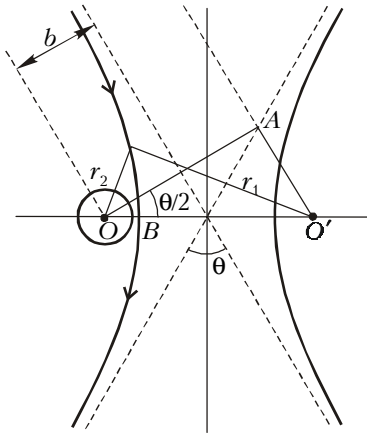


Рис. 2

ке 2 – до ближайшей к центру Земли точки. Из треугольника $OO'C$ находим

$$OC = 2b,$$

$$O'C = 2b \operatorname{tg} \frac{\theta}{2}, \quad OO' = \frac{2b}{\cos \frac{\theta}{2}}.$$

Разность расстояний от фокусов до точки B составляет

$$BO' - BO = (OO' - BO) - BO,$$

где $BO = r_m$. Теперь условие равенства разности расстояний до выбранных точек можно записать в виде

$$2b \operatorname{tg} \frac{\theta}{2} = \frac{2b}{\cos \frac{\theta}{2}} - 2r_m.$$

Переносим $2r_m$ в левую часть, возводя

обе части в квадрат и используя тождество

$$\frac{1}{\cos^2 \theta} = 1 + \operatorname{tg}^2 \theta,$$

получаем формулу (1).

Запишем теперь законы сохранения энергии E и момента импульса L частицы для участка AB ее траектории (см. рис.1):

$$E_A = E_B, \quad L_A = L_B,$$

или

$$\frac{mv_\infty^2}{2} = \frac{mv_m^2}{2} - \frac{GMm}{r_m}, \quad (2)$$

$$bv_\infty = r_m v_m,$$

где v_m – скорость частицы в точке B ; мы учли, что точка A находится в бесконечности, поэтому $L_A = L_\infty = r_0 m v_\infty \sin \alpha_0 = b m v_\infty$, а $L_B = r_m m v_m \sin 90^\circ = r_m m v_m$. (Отметим, что вместо закона сохранения момента импульса можно использовать второй закон Кеплера.) Из равенств (2) получаем

$$r_m^2 + \frac{2GM}{v_\infty^2} r_m - b^2 = 0. \quad (3)$$

Если считать заданным расстояние r_m , то для прицельного расстояния b находим

$$b = r_m \sqrt{1 + \frac{2GM}{r_m v_\infty^2}}.$$

Если считать заданным расстояние b , то для r_m находим

$$r_m = \frac{GM}{v_\infty^2} \left(\sqrt{1 + \left(\frac{b v_\infty^2}{GM} \right)^2} - 1 \right). \quad (4)$$

Для определенности будем считать известным прицельный параметр b . Тогда, с учетом (3), для угла рассеяния получаем

$$\operatorname{tg} \frac{\theta}{2} = \frac{GM}{b v_\infty^2}. \quad (5)$$

Метеорная частица не задевает планету, если $r_m \geq R$ (см. рис.1). При $r_m = R$ расстояние b оказывается минимальным и равным

$$b_{\min} = R \sqrt{1 + \frac{2GM}{R v_\infty^2}} = R \sqrt{1 + \left(\frac{v_{2к}}{v_\infty} \right)^2},$$

где $v_{2к} = \sqrt{2GM/R}$ – вторая космическая (параболическая) скорость. При заданном значении v_∞ и минимальном прицельном расстоянии b_{\min} угол отклонения (или угол рассеяния) макси-