

Однако применение (2,2,4) к планетам приводит к слишком большим значениям эффекта. Для Венеры и Земли получается соответственно  $32''$  и  $27''$  в столетие, что невозможно примирить с величинами (2,1,6), выведенными из наблюдений.

**3. Закон тяготения Холла.** Обсуждение проблемы движения перигелиев планетных орбит связано с еще одной попыткой уточнения закона Ньютона. В 1894 г. Холл исследовал эту задачу на основе закона тяготения [13]

$$\mathbf{f} = -\frac{\gamma M}{r^{3+\alpha}} \mathbf{r}, \quad (2,3,1)$$

где  $\alpha$  — малая положительная поправка, уточняющая обычный закон обратных квадратов.

По Холлу, удовлетворительное объяснение невязки в движении линии апсид орбиты Меркурия получается при  $\alpha = 1,574 \cdot 10^{-7}$ . Почти одновременно с Холлом закон (2,3,1) изучал также Ньюкомб [14].

Представим закон (2,3,1) в форме, более удобной для последующих вычислений.

Произведем разложение

$$r^\alpha = 1 + \frac{\alpha \ln r}{1!} + \frac{(\alpha \ln r)^2}{2!} + \dots$$

и, считая поправку  $\alpha$  достаточно малой, сохраним член только первого порядка относительно величины  $\alpha \ln r$ . Вместо (2,3,1) в этом приближении можно написать

$$\mathbf{f} = -\frac{\gamma M}{r^3} \mathbf{r} + \frac{\alpha \gamma M \ln r}{r^3} \mathbf{r}. \quad (2,3,2)$$

Приложим этот закон к задаче двух тел.

Уравнение относительного движения имеет вид

$$\frac{d^2 \mathbf{r}}{dt^2} + \frac{\gamma (M+m)}{r^3} \mathbf{r} = \frac{\alpha \gamma (M+m) \ln r}{r^3} \mathbf{r}.$$

Оно показывает, что, кроме ньютонового притяжения, на движущееся тело действует отталкивательное возмущающее ускорение. Радиальная проекция этого ускорения находится из соотношения

$$r^2 R = \alpha \gamma (M+m) \ln r. \quad (2,3,3)$$

Проекции ускорения на перпендикуляр к радиусу-вектору и на нормаль к плоскости орбиты имеют нулевые значения.

Обратимся к общим уравнениям (1,6,3), определяющим изменение оскулирующих элементов со временем. Внося в них  $W =$

$= S = 0$  и равенство (2,3,3), после интегрирования по полярному углу получим

$$\Delta a = \frac{2ae\alpha}{1-e^2} \int_0^{2\pi} \sin \varphi \ln r d\varphi; \quad \Delta e = \alpha \int_0^{2\pi} \sin \varphi \ln r d\varphi;$$

$$\Delta \omega = -\frac{\alpha}{e} \int_0^{2\pi} \cos \varphi \ln r d\varphi. \quad (2,3,4)$$

Этими формулами определяются изменения элементов орбиты в течение одного обращения.

В рассматриваемом приближении для вычисления интегралов (2,3,4) можно воспользоваться уравнением невозмущенной орбиты.

Внеся  $r = \frac{a(1-e^2)}{1+e \cos \varphi}$ , легко убедиться в том, что задача сводится к вычислению интегралов

$$I_1 = \int_0^{2\pi} \sin \varphi \ln (1 + e \cos \varphi) d\varphi; \quad I_2 = \int_0^{2\pi} \cos \varphi \ln (1 + e \cos \varphi) d\varphi.$$

Интегрированием по частям первый из них приводится к величине

$$-\int_0^{2\pi} \frac{e \cos \varphi \sin \varphi d\varphi}{1 + e \cos \varphi} = 0.$$

Второй интеграл преобразуется следующим образом:

$$I_2 = \int_0^{2\pi} \frac{e \sin^2 \varphi d\varphi}{1 + e \cos \varphi} = \frac{2\pi}{e} (1 - \sqrt{1 - e^2}).$$

Следовательно,

$$\Delta a = \Delta e = 0, \quad \Delta \omega = \frac{2\alpha\pi}{e^2} (1 - \sqrt{1 - e^2}). \quad (2,3,5)$$

С точностью до членов порядка  $e^2$  включительно можно написать  $\Delta \omega = \alpha \pi$ .

Итак, в задаче двух тел, взаимодействующих по закону Холла, большая полуось и эксцентриситет изменяются только периодически. Вековым эффектом, монотонно возрастающим со временем, является движение линии апсид. Если его отождествить с наблюдаемой невязкой в движении перигелия Меркурия, положив  $\Delta \omega = 5,0 \cdot 10^{-7}$ , то получится  $\alpha = 0,00000016$ . Для Луны этот эффект составил бы около  $140''$  в столетие; для Венеры, Земли и Марса — приблизительно  $16'',8, 10'',1$  и  $5'',5$  соответственно, что значительно превосходит невязки, выведенные из наблюдений.