

А. А. ОРЛОВ

О ВЛИЯНИИ ЭЛЛИПТИЧНОСТИ СОЛНЕЧНОЙ ОРБИТЫ НА ДВИЖЕНИЕ СПУТНИКОВ ПЛАНЕТ

Метод Цейпеля применен к уравнениям движения спутников планет, возмущаемых Солнцем, орбита которого считается эллиптической. Получены члены преобразованной функции Гамильтона до третьего порядка малости включительно. Эксцентриситет солнечной орбиты учитывается строго.

В статье применен метод Цейпеля [1] к исследованию влияния эллиптичности солнечной орбиты на движение спутников планет. Этот метод, успешно использованный Брауэром [2] и рядом других авторов для учета возмущений в движении искусственных спутников Земли, вызываемых ее сжатием, применялся также и к задаче, рассматриваемой в настоящей работе.

Так Хори [3] приложил метод Цейпеля к случаю движения спутника в плоскости орбиты Солнца. Далее, мной [4, 5] и И. Ковалевским [6, 7] независимо друг от друга рассмотрен случай пространственного движения спутника без учета эксцентриситета солнечной орбиты. В этих работах показано, что, если ограничиться членами третьего порядка относительно параметра $m = n_2/n_1$, где n_2 и n_1 — средние движения Солнца и спутника, то задача решается в эллиптических квадратурах. В [4 и 5] выполнен качественный анализ решения и получена система формул, представляющих это решение в эллиптических функциях Якоби. Аналогичная работа выполнена и Ковалевским, но только при получении решения он использовал функции Вейерштрасса. Кроме того, в работе [7] Ковалевский рассматривал случай движения Солнца по эллиптической орбите. В этой работе с помощью метода Цейпеля преобразована функция Гамильтона с точностью до членов второго порядка относительно m включительно. Члены третьего порядка относительно m там приводятся без вывода и без учета эксцентриситета орбиты Солнца e_2 . Правда, в работе [7] указывается, что при отличном от нуля значении e_2 квадрат параметра m должен быть умножен на $(1 - e_2^2)^{-3/2}$. Однако при строгом учете эксцентриситета орбиты Солнца в выражение преобразованной функции Гамильтона войдет еще целый ряд членов третьего порядка относительно m , содержащих множителем e_2^2 .

В настоящей работе учет членов, зависящих от эксцентриситета солнечной орбиты, выполнен строго: разложения в ряды по степеням e_2

не используются. Так же, как в [4 и 5], результаты данного исследования справедливы при любом наклоне и эксцентриситете орбиты спутника.

§ 1. Дифференциальные уравнения движения спутника

Используем канонические элементы Делоне [8]. Дифференциальные уравнения движения спутника в этих элементах имеют вид

$$\begin{aligned} \frac{dL}{d\tau} &= \frac{\partial \bar{F}}{\partial l}, & \frac{dG}{d\tau} &= \frac{\partial \bar{F}}{\partial g}, & \frac{dH}{d\tau} &= \frac{\partial \bar{F}}{\partial h}, \\ \frac{dl}{d\tau} &= -\frac{\partial \bar{F}}{\partial L}, & \frac{dg}{d\tau} &= -\frac{\partial \bar{F}}{\partial G}, & \frac{dh}{d\tau} &= -\frac{\partial \bar{F}}{\partial H}, \end{aligned} \quad (1)$$

где

$$\tau = n(t - t_0), \quad m = \frac{n_2}{n},$$

причем t — время, t_0 — его начальное значение, n — среднее движение спутника, n_2 — среднее движение Солнца.

Функция Гамильтона \bar{F} имеет следующий вид:

$$\bar{F} = \frac{\mu^2}{2L^2} + \gamma m^2 \frac{L^4}{\mu^2} \left(\frac{a_2}{r_2} \right)^3 \left(\frac{r}{a} \right)^2 P_2(\cos \theta) + \dots, \quad (2)$$

где

$$\mu = \frac{f(m_0 + m_1)}{n^2}, \quad \gamma = \frac{m_2}{m_0 + m_1 + m_2},$$

f — постоянная тяготения, m_0 , m_1 и m_2 — соответственно массы планеты, спутника и Солнца, a и a_2 — большие полуоси орбит спутника и Солнца, r — расстояние спутника от центра планеты, r_2 — расстояние Солнца от центра масс системы планета—спутник.

Далее: $\cos \theta = \cos u \cos \omega + \sin u \sin \omega \cos i$, $u = g + v$, $\omega = v_2 - (h - \omega_2)$, где v и v_2 — истинные аномалии спутника и Солнца, i — угол наклона оскулирующей орбиты спутника к плоскости движения Солнца, g — аргумент перицентра оскулирующей орбиты спутника, ω_2 — долгота перицентра орбиты Солнца.

Введем вместо функции h новую переменную, равную разности $h - \omega_2$. Так как ω_2 — величина постоянная, то уравнения (1) сохранят свою форму и после замены h на $h - \omega_2$. Не будем вводить специального обозначения для новой искомой функции $h - \omega_2$, а сохраним для нее символ h . Для того чтобы избавиться от явной зависимости функции \bar{F} от времени, входящего посредством истинной аномалии Солнца v_2 , введем, как обычно, вспомогательную пару канонических переменных Λ и λ , положив $\lambda = M_2$, где M_2 — средняя аномалия Солнца. Тогда новая функция Гамильтона получит вид $F = -m\Lambda + \bar{F}$, где \bar{F} определяется формулой (2). Система дифференциальных уравнений (1) пополнится при этом двумя новыми уравнениями

$$\frac{d\Lambda}{d\tau} = \frac{\partial F}{\partial \lambda}, \quad \frac{d\lambda}{d\tau} = -\frac{\partial F}{\partial \Lambda}. \quad (3)$$

Значит в правых частях уравнений (1) нужно писать вместо функции \bar{F} функцию F .

Будем применять метод Цейпеля к системе дифференциальных

уравнений (1) и (3) в два этапа. На первом этапе будут найдены первые члены разложения функции Гамильтона, не содержащей переменную l . На втором — будет получена функция Гамильтона, не содержащая также и переменную λ .

§ 2. Первое преобразование

Обозначим через $R = R(L', G', H', \Lambda', l, g, h, \lambda)$, определяющую функцию, с помощью которой осуществляется переход к новым каноническим переменным $L', G', H', \Lambda', l', g', h', \lambda'$:

$$L = \frac{\partial R}{\partial l}, \quad G = \frac{\partial R}{\partial g}, \quad H = \frac{\partial R}{\partial h}, \quad \Lambda = \frac{\partial R}{\partial \lambda},$$

$$l' = \frac{\partial R}{\partial L'}, \quad g' = \frac{\partial R}{\partial G'}, \quad h' = \frac{\partial R}{\partial H'}, \quad \lambda' = \frac{\partial R}{\partial \Lambda'}.$$

Потребуем, чтобы преобразованная функция Гамильтона Φ не зависела от переменной l' :

$$\Phi = \Phi(L', G', H', \Lambda', g', h', \lambda').$$

Допустим, что функции R и Φ могут быть разложены в ряды по степеням параметра m :

$$R = R_0 + mR_1 + m^2R_2 + m^3R_3 + \dots,$$

$$\Phi = \Phi_0 + m\Phi_1 + m^2\Phi_2 + m^3\Phi_3 + \dots$$

и положим

$$R_0 = L'l + G'g + H'h + \Lambda'\lambda.$$

Введем обозначения

$$F_0 = \frac{\mu^2}{2L^2}, \quad F_1 = -\Lambda, \quad F_2 = \gamma \frac{L^4}{\mu^2} \left(\frac{a_2}{r_2}\right)^3 \left(\frac{r}{a}\right)^2 P_2(\cos \theta). \quad (4)$$

Вспомогательная каноническая переменная Λ входит только в F_1 . Остальные же величины (4) от Λ не зависят.

Используя обычную процедуру метода Цейпеля, получим уравнения для определения $\Phi_0, \Phi_1, \Phi_2, \Phi_3$ и R_1, R_2, R_3, \dots . Прежде всего $\Phi_0 = F_0(L')$, или $\Phi_0 = \mu_2/2L'^2$. Далее находим:

$$-\frac{\mu^2}{L'^3} \frac{\partial R_1}{\partial l} + F_1 = \Phi_1.$$

Так как F_1 не содержит периодических членов относительно l , то получим $\Phi_1 = -\Lambda'$ и $\partial R_1/\partial l = 0$. Отсюда следует, что R_1 является произвольной функцией переменных $L', G', H', \Lambda', g, h, \lambda$. Будем считать, что $R_1 = 0$.

С учетом этого равенства можно записать

$$-\frac{\mu^2}{L'^3} \frac{\partial R_2}{\partial l} + F_2 = \Phi_2, \quad (5)$$

$$-\frac{\mu^2}{L'^3} \frac{\partial R_3}{\partial l} - \frac{\partial R_2}{\partial \lambda} = \Phi_3. \quad (6)$$

Из соотношения (5) находим $\Phi_2 = \frac{1}{2\pi} \int_0^{2\pi} F_2 dl$. Выполнив интегрирование, получим

$$\Phi_2 = \frac{1}{16} \gamma \frac{L'^4}{\mu^2} \left(\frac{a_2}{r_2} \right)^3 [A(5 - 3\eta'^2) + 15B(1 - \eta'^2)],$$

где

$$A = (-1 + 3c'^2) + 3(1 - c'^2) \cos 2\omega',$$

$$B = [(1 - c'^2) + (1 + c'^2) \cos 2\omega'] \cos 2g' + 2c' \sin 2\omega' \sin 2g'.$$

Уравнение (5) можно написать в виде

$$\frac{\partial R_2}{\partial l} = \frac{L'^2}{\mu^2} \left(F_2 - \frac{1}{2\pi} \int_0^{2\pi} F_2 dl \right).$$

Отсюда, интегрируя, находим

$$\begin{aligned} R_2 = & \frac{1}{96} \gamma \frac{L'^7}{\mu^4} \left(\frac{a_2}{r_2} \right)^3 \{ A [(-24e' + 9e'^3) \sin E + 9e'^2 \sin 2E - e' \sin 3E] + \\ & + B [(-90e' + 45e'^3) \sin E + (18 + 9e'^2) \sin E - 3(2e' - e'^3) \sin 3E] + \\ & + C\eta' [45e'^2 + 90e' \cos E - 18(1 + e'^2) \cos 2E + 6e' \cos 3E] \} + \tilde{C}_2, \end{aligned} \quad (7)$$

где

$$e'^2 = 1 - \eta'^2, \quad c' = \frac{H'}{G'}, \quad \eta' = \frac{G'}{L'},$$

$$C = -(1 - c'^2) \sin 2g - (1 + c'^2) \cos 2\omega \sin 2g + 2c' \sin 2\omega \cos 2g.$$

Величина E определяется следующим уравнением: $E - e' \sin E = l$. Совокупность членов в фигурных скобках в правой части равенства (7) не содержит вековых слагаемых относительно l . Через \tilde{C}_2 обозначена произвольная функция переменных $L', G', H', \Lambda', g, h, \lambda$.

Обращаясь к уравнению (6), замечаем, если функция $\tilde{C}_2 = 0$, то и $\Phi_3 = 0$, так как в этом случае $\partial R_2 / \partial \lambda$ не будет содержать векового члена относительно l . Если же \tilde{C}_2 отлична от нуля, то

$$\Phi_3 = - \frac{\partial \tilde{C}_2}{\partial \lambda'}.$$

Без особых затруднений можно получить и функцию R_3 . Однако мы не будем здесь приводить ее значения.

§ 3. Второе преобразование

Исключим из функции Гамильтона угловую переменную λ' .

Предположим, что переход к новым каноническим переменным $L'', G'', H'', \Lambda'', l'', g'', h'', \lambda''$ осуществляется с помощью определяющей функции $S = S(L'', G'', H'', \Lambda'', l'', g'', h'', \lambda'')$:

$$\begin{aligned} L' &= \frac{\partial S}{\partial l}, \quad G' = \frac{\partial S}{\partial g'}, \quad H' = \frac{\partial S}{\partial h'}, \quad \Lambda' = \frac{\partial S}{\partial \lambda'}, \\ l'' &= \frac{\partial S}{\partial L''}, \quad g'' = \frac{\partial S}{\partial G''}, \quad h'' = \frac{\partial S}{\partial H''}, \quad \lambda'' = \frac{\partial S}{\partial \Lambda''}. \end{aligned}$$

Обозначим через $\Psi = \Psi(L'', G'', H'', \Lambda'', g'', h'')$ преобразованную функцию Гамильтона. Предположим, что функции S и Ψ могут быть представлены в виде рядов по степеням параметра m :

$$\begin{aligned} S &= S_0 + mS_1 + m^2S_2 + \dots, \\ \Psi &= \Psi_0 + m\Psi_1 + m^2\Psi_2 + m^3\Psi_3 + \dots, \end{aligned} \quad (8)$$

причем $S_0 = L''l' + G''g' + H''h' + \Lambda''\lambda'$.

Не давая подробных выкладок, выпишем уравнения, служащие для определения нескольких первых членов рядов (8)

$$\Psi_0 = \Phi_0(L''), \quad \Psi_1 = \Phi_1(\Lambda''), \quad (9) \quad (10)$$

$$-\frac{\partial S_1}{\partial \lambda'} + \Phi_2 = \Psi_2. \quad (11)$$

$$-\frac{\partial S_2}{\partial \lambda'} + \frac{\partial \Phi_2}{\partial G''} \frac{\partial S_1}{\partial g'} + \frac{\partial \Phi_2}{\partial H''} \frac{\partial S_1}{\partial h'} - \frac{\partial \tilde{C}_2}{\partial \lambda'} = \Psi_3 + \frac{\partial \Psi_2}{\partial g'} \frac{\partial S_1}{\partial G''} + \frac{\partial \Psi_2}{\partial h'} \frac{\partial S_1}{\partial H''}.$$

Из уравнений (9) и (10) следует:

$$\Psi_0 = \frac{\mu^2}{2L''^2}, \quad \Psi_1 = \Lambda'',$$

а из уравнения (11):

$$\Psi_2 = \frac{1}{2\pi} \int_0^{2\pi} \Phi_2 d\lambda',$$

или

$$\begin{aligned} \Psi_2 &= \frac{1}{16} \gamma \sqrt{\frac{a_2^3}{p_2^3} \frac{L''^4}{\mu^2}} [(-1 + 3c''^2)(5 - 3\eta''^2) + \\ &+ 15(1 - c''^2)(1 - \eta''^2) \cos 2g'']. \end{aligned} \quad (12)$$

Выделяя в уравнении (11) периодическую часть функции Φ_2 и интегрируя, получим

$$\begin{aligned} S_1 &= \frac{1}{16} \gamma \sqrt{\frac{a_2^3}{p_2^3} \frac{L''^4}{\mu^2}} \left\{ P_0(v_2' - \lambda' + e_2 \sin v_2') + \right. \\ &+ P_1 \left[-\frac{1}{2} e_2 \sin(2h' - v_2') - \frac{1}{2} \sin(2h' - 2v_2') - \frac{1}{6} e_2 \sin(2h' - 3v_2') \right] + \\ &\left. + P_2 \left[\frac{1}{2} e_2 \cos(2h' - v_2') + \frac{1}{2} \cos(2h' - 2v_2') + \frac{1}{6} e_2 \cos(2h' - 3v_2') \right] \right\}, \end{aligned}$$

причем

$$P_0 = (-1 + 3c''^2)(5 - 3\eta''^2) + 15(1 - c''^2)(1 - \eta''^2) \cos 2g',$$

$$P_1 = 3(1 - c''^2)(5 - 3\eta''^2) + 15(1 - c''^2)(1 - \eta''^2) \cos 2g',$$

$$P_2 = -30c''(1 - \eta''^2) \sin 2g'.$$

Вычисление функций Ψ_3 и S_2 требует более кропотливой работы. Приведем окончательное выражение Ψ_3 :

$$\Psi_3 = \frac{9}{128} \gamma^2 \left(\frac{a_2}{p_2} \right)^3 \frac{L''^7}{\mu^4} \eta'' \left\{ \left(1 + \frac{2}{3} e_2^2 \right) c'' [35 - 33\eta''^2 + (15 - 17\eta''^2) c''^2 + \right.$$

$$\begin{aligned}
& + 15(1 - c''^2)(1 - \eta''^2) \cos 2g'' + \frac{e_2^2}{2} [2c''(1 - c''^2)(15 - 17\eta''^2) \cos 2h'' + \\
& \quad + 15(1 - c''^2(2 + 3c'') (1 - \eta''^2) \cos (2h'' - 2g'') - \\
& \quad - 15(1 + c''^2(2 - 3c'') (1 - \eta''^2) \cos (2h'' + 2g'')] \}, \quad (13)
\end{aligned}$$

причем h'' — разность между долготой восходящего узла орбиты спутника и долготой перицентра солнечной орбиты.

Сравнивая формулы (12) и (13) с равенством (4,9) и (4,10) работы [4], видим, что член второго порядка в выражении Ψ с точностью до постоянного множителя $\sqrt{a_2^3/p_2^3} = (1 - e_2^2)^{-3/2}$ совпадает с соответствующим членом функции Ψ , полученной без учета эксцентриситета солнечной орбиты. Иначе обстоит дело с членом Ψ_3 . От выражения (3.10) работы [4] он отличается наличием ряда дополнительных слагаемых, содержащих переменную h'' . Совокупность же членов Ψ_3 , не содержащая h'' , получается из соответствующей формулы работы [4] путем умножения на $(1 + \frac{2}{3}e_2^2)^{-3/2}(1 - e_2^2)^{-3/2}$.

Выражение функции S_2 не приводим ввиду его громоздкости.

В этой статье применялся метод Цейпеля к задаче о пространственном движении спутника планеты, возмущаемого Солнцем с учетом эксцентриситета орбиты последнего. В отличие от случая круговой орбиты Солнца вид преобразованной функции Гамильтона таков, что соответствующие ей дифференциальные уравнения не могут быть решены в квадратурах.

И хотя слагаемые в выражении Ψ_3 , зависящие от h'' , содержат малый множитель e_2^2 , пренебрегать ими, вообще говоря, нельзя, так как при интегрировании дифференциальных уравнений они могут дать огромные возмущения очень долгого периода в элементах орбиты, если разность между средними движениями узла и перицентра орбиты весьма мала.

ЛИТЕРАТУРА

1. Zeipel H. Ark. for Mat., Astr. Och Fys., 11, N. 1, 1916.
2. Brouwer D. Astron. J., 64, No. 9, 1959.
3. Hori G. A. G., 68, No. 3, 1963.
4. Орлов А. А. Приближенное аналитическое представление пространственных движений в задаче Хилла. Бюлл. ИТА, 10, № 5, 1965.
5. Орлов А. А. Лунно-солнечные возмущения в движении искусственных спутников Земли. Труды XV Конгресса МАФ, т. 1. Варшава, 1965.
6. Kovalevsky J. Acad. Sci., 258, No. 18, 1964.
7. Kovalevsky J. Sur la theorie du mouvement d'une satellite a forte inclinaison et exentricite. IAU, Symposium No. 25, Thessaloniki, 1964. London — N. Y., 1966.
8. Дубошин Г. Н. Небесная механика. М., 1968.

Поступила в редакцию
24.3 1969 г.

ГАИШ