

Зная глубину залегания массы, легко определить ее величину по формуле (1). Из таблицы видно, что максимальные значения масс превышают 10^{14} Т в области юга Австралии, вблизи Карибского моря и на севере Атлантики.

ЛИТЕРАТУРА

[1] Lerch F. J., Klosko S. M., Laubsher R. E., Wagner C. A. // Gravity model improvement using GEOS-3 (GEM-9, GEM-10). Goddard space flight center, 1977. [2] Грушинский Н. П., Сагитов М. У., Чан Ван Нян. // Сообщения ГАИШ. М., 1978. № 202—203. С. 49.

Поступила в редакцию
09.09.92

ВЕСТН. МОСК. УН-ТА. СЕР. 3, ФИЗИКА. АСТРОНОМИЯ. 1993. Т. 34, № 5

АСТРОНОМИЯ

УДК 521.1

РЕЛЯТИВИСТСКАЯ СПУТНИКОВАЯ ЗАДАЧА С УЧЕТОМ ГАЛАКТИЧЕСКОГО ВРАЩЕНИЯ

А. А. Власов

(кафедра квантовой теории и физики высоких энергий)

Показано, что уравнения движения спутника в Солнечной системе с учетом галактического вращения последней позволяют в системе отсчета локального геоцентрического наблюдателя выявить эффекты, индуцированные галактическим вращением.

1. Практически все работы по динамике естественных и искусственных тел Солнечной системы не учитывают галактического вращения последней (см., напр., книги [1—4], статьи [5—7] и цитируемую в них литературу). По-видимому, это связано с широко распространившимся мнением, что движение Солнечной системы для анализа постньютоновских эффектов достаточно считать прямолинейно равномерным и, следовательно, в силу лоренц-ковариантности исходных уравнений не оказывающим влияния на наблюдаемую физику. Но такое толкование неудовлетворительно по двум причинам.

Во-первых, из-за путаницы в понятиях лоренц-ковариантности, лоренц-форминвариантности и постгалилеевской (асимптотической лоренцевой) инвариантности. Действительно, лоренц-ковариантность теории подразумевает, что все величины, с которыми имеет дело теория (исходные уравнения, полевые переменные и т. п.), преобразуются как тензоры при лоренц-преобразованиях специальной теории относительности. Лоренц-форминвариантность некоторого выражения означает, что форма данного выражения не меняется при преобразованиях Лоренца. Так, интервал пространства Минковского, метрика пространства Минковского и, например, уравнения Максвелла являются лоренц-форминвариантными (что в свое время и позволило обобщить ньютоновский принцип о ненаблюдаемости глобального равномерно прямолинейного движения). Однако уравнения как ОТО, так и РТГ являются форминвариантными только локально, но не глобально, будучи при этом общековариантными теориями. Поэтому как в ОТО, так и в РТГ при наличии гравитационного поля нельзя требовать полной идентичности формы физических законов в системах координат, связанных

простым преобразованием Лоренца специальной теории относительности. Под постанглилеевской (асимптотической лоренцевой) инвариантностью понимается неизменность формы метрики искривленного пространства в постньютоновском приближении при специально подобранных преобразованиях координат, переходящих в случае малых скоростей и в отсутствие гравитационного поля в преобразовании Лоренца [8]. Форма законов физики в таких системах координат будет идентичной. Другими словами, всегда для ОТО и РТГ можно найти класс систем отсчета, в которых форма протекания всех постньютоновских физических процессов будет одинакова, но при этом, конечно, существуют и другие системы отсчета с отличной формой протекания физических процессов.

Во-вторых, траектория движения Солнечной системы в Галактике замкнута, таким образом, наблюдатель, связанный с Солнечной системой, является неинерциальным, а как известно, эффекты, связанные с неинерциальностью наблюдателя, всегда можно обнаружить в его локальной окрестности.

Возможность обнаружения эффектов в Солнечной системе, связанных с галактическим вращением последней, и будет продемонстрирована в данной работе для определенного класса систем отсчета.

В простейшем модельном приближении, достаточном для анализа постньютоновских эффектов, движение Солнечной системы можно полагать вращением под действием ньютоновской силы притяжения массы Галактики m_1 , эффективно сосредоточенной в ее центре, тогда скорость галактического вращения V_c равна: $V_c^2 = m_1/r_{13}$, где r_{13} — радиус траектории, и по порядку величины V_c не меньше скоростей периодического движения тел Солнечной системы. Таким образом, возникает необходимость модификации динамических уравнений тел Солнечной системы с учетом галактического вращения.

В данной статье, являющейся продолжением работы [9], мы будем использовать запись уравнений в «физических» величинах. Заметим, что метод получения соответствующих уравнений аналогичен методу, применяемому при выводе уравнений движения тел Солнечной системы в геоцентрической системе отсчета с учетом вращения Земли вокруг Солнца (см., напр., [5]). Так как нас интересуют только члены, связанные с галактическим вращением, мы будем для простоты считать все тела Солнечной системы точечными и не обладающими собственным вращением. Кроме того, динамику мы будем рассматривать для искусственных спутников Земли (ИСЗ), т. е. когда масса ИСЗ пренебрежимо мала по сравнению с остальными рассматриваемыми массами.

2. Уравнения движения многих точечных тел в постньютоновском приближении в ОТО содержатся в книгах [1, 3, 4] и формально совпадают в гармонической калибровке ОТО с соответствующими уравнениями релятивистской теории гравитации [2] с обобщенным ковариантным условием гармоничности, рассматривающей гравитационное поле как возмущение (не обязательно слабое) на фоне плоского пространства-времени. В инерциальной галактической системе координат для тела с координатами r_n уравнения имеют следующий вид:

$$\ddot{r}_n = - \sum_p m_p \frac{r_{np}}{r_{np}^3} + \sum_p m_p \frac{r_{np}}{r_{np}^3} \left\{ 4 \sum_q \frac{m_q}{r_{nq}} + \sum_q \frac{m_q}{r_{pq}} - \right. \\ \left. - 2v_p^2 + 4(v_n v_p) - v_n^2 + \frac{3}{2} \left(\frac{v_p r_{np}}{r_{np}} \right)^2 \right\} -$$

$$\begin{aligned}
& -\frac{1}{2} \sum_p \sum_q \frac{m_p m_q r_{np}}{r_{pq}^3 r_{np}^3} (\mathbf{r}_{pq} \mathbf{r}_{np}) - \frac{7}{2} \sum_p \sum_q \frac{m_p m_q r_{pq}}{r_{pq}^3 r_{np}^3} + \\
& + \sum_p \frac{m_p}{r_{np}^3} (\mathbf{v}_n - \mathbf{v}_p) (\mathbf{r}_{np}), \quad 4\mathbf{v}_n - 3\mathbf{v}_p, \quad (1)
\end{aligned}$$

где $\mathbf{v}_n = d\mathbf{r}_n/dt$, $\mathbf{r}_{pq} = \mathbf{r}_p - \mathbf{r}_q$, m — полная сохраняющаяся масса тела.

Будем считать, что рассматриваемая система состоит из четырех масс: массы Галактики m_1 , эффективно сосредоточенной в центре инерциальной системы координат; массы Солнца m_2 ; массы Земли m_3 и массы спутника $m_4 \approx 0$. При этом в единицах G/c^2 (в которых мы и будем работать далее, если не оговорено особо) массы имеют следующий порядок: $m_2 \sim 10^5$, $m_3 \sim 1$, а расстояния в сантиметрах: $r_{43} \ll 10^8$, $r_{32} \sim 10^{13}$, $r_{41} \sim 10^{22}$ (так что справедливо $m_1/r_{31} \sim m_2/r_{32} \gg m_3/r_{43}$ и $m_2/(r_{32})^2 \ll m_3/(r_{43})^2$). Переходя в (1) простым ньютоновским координатным сдвигом от инерциальной галактической системы координат к неинерциальной системе с центром на Земле с осями, фиксированными по отношению к осям исходной инерциальной системы координат (квазиинерциальная формально геоцентрическая система координат), с учетом данных числовых соотношений получаем следующее уравнение движения спутника с постньютоновской точностью 10^{-8} см/с²:

$$\begin{aligned}
\ddot{\mathbf{r}} = & -\frac{m_3 \mathbf{r}}{r^3} - \frac{m_2 \mathbf{r}}{R^3} + \frac{3m_2 \mathbf{R} (\mathbf{r} \mathbf{R})}{R^5} + \\
& + \frac{m_2}{R^3} \{4 (\mathbf{R} \mathbf{u}) \dot{\mathbf{r}} - 2 (\dot{\mathbf{r}} \mathbf{u}) \mathbf{R} + 4 (\dot{\mathbf{r}} \mathbf{R}) \mathbf{u} + \dot{\mathbf{r}} (\mathbf{R} \mathbf{V}_S) + 2 \mathbf{R} (\dot{\mathbf{r}} \mathbf{V}_S)\} + \\
& + \frac{m_3 \mathbf{r}}{r^3} \left\{ \mathbf{u}^2 + \mathbf{V}_S^2 + 2 (\mathbf{u} \dot{\mathbf{r}}) + 2 (\mathbf{u} \mathbf{V}_S) + 2 (\dot{\mathbf{r}} \mathbf{V}_S) - \dot{\mathbf{r}}^2 + 4m_3/r + 5m_1/r_{12} + \right. \\
& \left. + 5m_2/R + \frac{3 (\mathbf{u} \mathbf{r})^2}{2 \cdot 2} + \frac{3 (\mathbf{V}_S \mathbf{r})^2}{2r^2} + \frac{3 (\mathbf{u} \mathbf{r}) (\mathbf{V}_S \mathbf{r})}{r^2} \right\} + \frac{m_3 \dot{\mathbf{r}}}{r^3} (\mathbf{r}, 4\dot{\mathbf{r}} + \mathbf{u} + \mathbf{V}_S). \quad (2)
\end{aligned}$$

Здесь \mathbf{r} — радиус-вектор, направленный от Земли к спутнику, \mathbf{V}_S — линейная скорость галактического вращения ($V_S \sim 10^7$ см/с), \mathbf{R} — радиус-вектор, направленный от Солнца к Земле, \mathbf{u} — линейная скорость вращения Земли вокруг Солнца, r_{12} — радиус Галактики.

Перейдем теперь в уравнении (2) от формально геоцентрических к «физическим», т. е. к локально-инерциальным геоцентрическим (ЛИГ) координатам τ , ξ наблюдателя на Земле. Напомним, что если дана метрика g_{ij} в координатах \bar{x}^i и $ds^2 = g_{ij} d\bar{x}^i d\bar{x}^j$, то при пространственном сдвиге $\bar{x}^\alpha = x^\alpha + R^\alpha$, $R^\alpha = R^\alpha(t)$, получаем

$$ds^2 = dt^2 (g_{00} + g_{0\alpha} V^\alpha + g_{\alpha\beta} V^\alpha V^\beta) + 2dt dx^\alpha (g_{0\alpha} + g_{\alpha\beta} V^\beta) + g_{\alpha\beta} dx^\alpha dx^\beta,$$

где $V^\alpha = dR^\alpha/dt$.

Тогда переход к локально-инерциальным, «физическим» координатам T , X наблюдателя, движущегося относительно исходной системы координат \bar{x}^i со скоростью \mathbf{V} , осуществляется по правилам:

$$dT = (\overline{g_{00}})^{1/2} dt + \frac{\overline{g_{0\alpha} dx^\alpha}}{(\overline{g_{00}})^{1/2}} \equiv \lambda_i^{(0)} dx^i,$$

$$dX^{(\beta)} = \lambda_\alpha^{(\beta)} dx^\alpha, \quad \lambda_\alpha^{(\sigma)} \lambda_\beta^{(\sigma)} \equiv -g_{\alpha\beta} + \overline{g_{0\alpha}} \overline{g_{0\beta}} / \overline{g_{00}},$$

где $\overline{g_{00}} = g_{00} + g_{0\alpha} V^\alpha + g_{\alpha\beta} V^\alpha V^\beta$, $\overline{g_{0\alpha}} = g_{0\alpha} + g_{\alpha\beta} V^\beta$.

В литературе величины $\lambda_j^{(i)}$ называются тетрадами.

Выражения для dT и dX , не являющиеся в общем случае полными дифференциалами, дают физически измеряемые величины, соответственно и перевод (редукция) всех координатных тензорных величин $T_{p\dots q}^{i\dots j}$ к физически измеряемым $T_{(p)\dots(q)}^{(i)\dots(j)}$ осуществляется с помощью тетрад. (см. напр., [5, 10]):

$$T_{(p)\dots(q)}^{(i)\dots(j)} = \lambda_m^{(i)} \dots \lambda_n^{(j)} \lambda_{(p)}^k \dots \lambda_{(q)}^l T_{k\dots l}^{m\dots n}.$$

Для перехода в ЛИГ-систему координат метрику g_{ij} достаточно взять в следующем приближении:

$$g_{00} = 1 - 2 \sum_p \frac{m_p}{\rho_p}; \quad g_{0\alpha} = 0; \quad g_{\alpha\beta} = -\delta_{\alpha\beta} \left(1 + 2 \sum_p \frac{m_p}{\rho_p} \right),$$

где $\rho_p = |\mathbf{r} - \mathbf{r}_p|$. Соответственно получаем

$$dT = \left(1 - \sum_p \frac{m_p}{\rho_p} - V^2/2 \right) dt - \mathbf{V}d\mathbf{x},$$

$$dX = d\mathbf{x} \left(1 + \sum_p \frac{m_p}{\rho_p} \right) + \mathbf{V}(d\mathbf{x}\mathbf{V})/2.$$

Вводя обозначения $T = \tau$, $\mathbf{X} = \xi$ и пренебрегая неоднородностями гравитационных потенциалов m_1/r_{31} и m_2/r_{32} и изменением скорости v_{31} в локальной окрестности наблюдателя и ограничивая тем самым рассматриваемые интервалы времени (более точно, должно выполняться неравенство $v_{43}/r_{43} \gg v_{32}/r_{32}$), имеем [5]:

$$\begin{aligned} d\tau/dt &= 1 - ((v_{31})^2/2 + m_1/r_{13} + m_2/r_{32} + (\dot{\Gamma}_{43}v_{31})), \\ \Gamma_{43} &= (1 - m_1/r_{13} - m_2/r_{32}) \xi - (\xi v_{31}) v_{31}/2. \end{aligned} \quad (3)$$

Оси так введенной ЛИГ-системы параллельны осям исходной инерциальной системы координат.

Тогда с учетом (3) уравнения движения ИСЗ в ЛИГ-координатах принимают следующий вид:

$$\begin{aligned} \ddot{\xi} &= -\frac{m_3 \xi}{\xi^3} - \frac{m_2 \xi}{R^3} + \frac{3m_2 R (\dot{\xi} R)}{R^5} + \frac{m_2}{R^3} \{ 3 [\dot{\xi} \{ \mathbf{u} R \}] - [\dot{\xi} \{ \mathbf{V}_S R \}] \} + \\ &+ \frac{m_3 \xi}{\xi^3} \{ -\dot{\xi}^2 + 4m_3/\xi \} + \frac{m_3 \dot{\xi}}{\xi^3} (\xi, 4\dot{\xi}). \end{aligned} \quad (4)$$

Здесь точка означает производную по собственному (физическому) геоцентрическому времени τ , ξ — физический геоцентрический радиус-вектор (из центра Земли к спутнику).

Уравнения (4) совпадают с уравнениями работы [5] при $V_S = 0$.

Слагаемые во второй строке (4) можно интерпретировать как кориолисовы силы, связанные как с геодезической прецессией, так и с прецессией Лензе—Тирринга.

Из (4) следует, что линейная скорость галактического вращения не выпала из уравнения, входит в кориолисовы слагаемые и, следовательно, может приводить к реально наблюдаемым эффектам в ЛИГ-системе отсчета.

Отметим, что при переходе к физическим локально-инерциальным барицентрическим координатам (ЛИБ), осуществляемом с помощью тетрад аналогично описанному выше методу, проинтегрировать прост-

ранственные «дифференциалы», считая множители перед dx константами, как это было для ЛИГ-системы, уже нельзя, так как соответствующее неравенство $v_{42}/r_{42} \gg v_{32}/r_{32}$ для ЛИБ-системы уже несправедливо. Поэтому с нашей точки зрения тетрадный переход в ЛИБ-систему только затрудняет запись уравнений движения и поэтому мы ограничимся использованием физических координат ЛИГ-системы.

Кроме рассмотренных систем координат в литературе по астрономии используются еще так называемые динамически или кинематически невращающиеся бари- и геоцентрические системы отсчета, выводимые из условия сведения всех внешних воздействий исключительно к приливным эффектам [6, 7, 11]. Учет галактического вращения для введенной кинематически невращающейся барицентрической системы приводит только к чрезвычайно малой прецессии [11]. Способ получения в [6, 7, 11] таких систем отсчета, следовательно, отличается от тетрадного задания ЛИГ-системы, используемой в настоящей работе. Обсуждение достоинств и недостатков той или иной системы отсчета не является целью данной работы, однако необходимо подчеркнуть, что описание гравитационных эффектов для различных систем отсчета с соответствующими наблюдателями, естественно, различно. Последнее приводит, в частности, к тому, что некоторые явления, заметные в одних системах отсчета со своими наблюдателями, не проявляются в других системах отсчета с другими наблюдателями, и поэтому существование систем, где эффекты, связанные с галактическим вращением, отсутствуют, не означает еще ненаблюдаемости в принципе, для любых систем отсчета и любых наблюдателей, таких эффектов; в частности, как мы видим, в ЛИГ-системе отсчета при использовании стандартных для ОТО и РТГ физически наблюдаемых величин скорость галактического вращения V_s является явно наблюдаемой.

3. Уравнения (2), (4) можно записать и в оскулирующих элементах. Полагая для простоты, что невозмущенные значения углов равны $i=0$, $\Omega=0$, $\omega=0$, имеем по стандартным формулам в стандартных обозначениях [1]:

$$\frac{da}{dt} = \frac{2}{n\sqrt{1-e^2}} (Se \cdot \sin(\varphi) + Tp/r), \quad (5)$$

$$\frac{de}{dt} = \frac{\sqrt{1-e^2}}{na} (S \cdot \sin(\varphi) + T(\cos(\varphi) + \cos(E))),$$

$$\frac{di}{dt} = \frac{r \cos(\varphi)}{n\sqrt{1-e^2} a^2} W, \quad \frac{d\Omega}{dt} = \frac{r \sin(\varphi)}{n\sqrt{1-e^2} a^2 \sin(i)} W,$$

$$\frac{d\Pi}{dt} = 2\sin^2(i/2) \frac{d\Omega}{dt} + \frac{\sqrt{1-e^2}}{nae} (-S \cos(\varphi) + T(1+r/p) \sin(\varphi)),$$

$$\frac{d\varepsilon}{dt} = \frac{e^2}{1+\sqrt{1-e^2}} \frac{d\Pi}{dt} + 2\sqrt{1-e^2} \sin^2(i/2) \frac{d\Omega}{dt} - S \cdot 2r/(na^2),$$

где S и T — компоненты возмущающей силы \mathbf{F} , направленные по радиус-вектору \mathbf{r} и перпендикулярно ему в плоскости траектории (компонента, перпендикулярная плоскости траектории, отсутствует):

$$S = (r\mathbf{F})/r, \quad T = -\frac{e \sin(\varphi)}{p} rS + \frac{r}{na^2 \sqrt{1-e^2}} (r\mathbf{F}),$$

n , e , $p=a(1-e^2)$, i , Ω , Π , ε — частота, эксцентриситет, параметр, ньютоновой орбиты ИСЗ, угол наклона плоскости орбиты, долгота восходящего узла, долгота перигея и средняя долгота.

Считая вращение Земли вокруг Солнца круговым с частотой N , выделяя только добавочные члены в S и T и в оскулирующих элементах (обозначаемые множителем Δ и возникающие за счет того, что $V_S \neq 0$), имеем в ЛИГ-системе

$$\Delta S = \frac{m_2}{R^2} \sqrt{m_3/p} V_S \cos(Nt) (1 + e \cos \varphi),$$

$$\Delta T = -\frac{e \sin \varphi}{p} \xi \Delta S. \quad (6)$$

Полагая в (6) $N \ll n$, что (как можно показать) соответствует ограничениям в выбранном определении локально-инерциальных координат, интегрируя (5) по полному периоду траектории спутника, получаем в ЛИГ-системе отсчета

$$\Delta a = 0, \quad \Delta e = 0, \quad (7)$$

$$\Delta \Pi = \Delta e = -\frac{m_2 a^3}{m_3 R^2} \sqrt{m_3/p} V_S \pi \sqrt{1-e^2}.$$

Для выбранных параметров задачи последние поправки дают (по отношению к столетию) малую, но достаточную для экспериментального обнаружения величину порядка $0,05''$.

Еще раз подчеркнем, что приведенные величины мы относим к столетнему промежутку времени исключительно для удобства сравнения численных данных с традиционными, так как, строго говоря, наше рассмотрение, основанное на введении ЛИГ-системы, требует выполнения неравенства $n \gg N$, что означает усреднение элементов орбиты по периоду вращения спутника, но не Земли.

Таким образом, уравнения движения ИСЗ в локально-инерциальных геоцентрических координатах содержат явно члены, связанные с галактическим вращением Солнечной системы, что приводит, например, к появлению величин, добавочных к интегральным аномальным смещениям оскулирующих элементов (7), вполне доступных наблюдениям в соответствующей системе отсчета. Экспериментальное исследование предсказанных эффектов позволит уточнить как интерпретацию используемой системы отсчета, так и характер самого галактического вращения Солнечной системы.

Автор благодарен С. М. Копейкину за обсуждение рассмотренных вопросов.

ЛИТЕРАТУРА

- [1] Брумберг В. А. Релятивистская небесная механика. М., 1972. [2] Логунов А. А., Мествиришвили М. А. Релятивистская теория гравитации. М., 1989; Власов А. А. Некалибровочный подход в релятивистской теории гравитации. М., 1992. [3] Мизнер Ч., Торн К., Уилер Дж. Гравитация. Т. 3. М., 1973. [4] Уилл К. М. Теория и эксперимент в гравитационной физике. М., 1985. [5] Кризов А. В. // Вестник ЛГУ. Сер. 1. 1988. № 1. С. 84; № 3. С. 83; № 4. С. 78. [6] Копейкин С. М. // Астрон. журн. 1989. 66. С. 1069, 1289; 1990. 67. С. 10. [7] Brumberg V. A., Korejkin S. M. // Nuovo Cim. 1989. B103. P. 63. [8] Chandrasekhar S., Contopoulos G. // Proc. Roy. Soc. (London). 1967. A298. P. 123; Will C. M. // Astrophys. J. 1971. 169. P. 125. [9] Власов А. А. // Вестн. Моск. ун-та. Физ. Астрон. 1992. 33, № 2. С. 68. [10] Иваницкая О. С. Лоренцев базис и гравитационные эффекты в эйнштейновской теории гравитации. Минск, 1979. [11] Brumberg V. A. // Reference Systems: Proc. of IAU Col. 127/Ed. Hughes et al. 1991. P. 36.