

УДК 523.33

## Некоторые результаты сравнения теорий движения Луны Брауна — Эккерта ( $j=2$ ) и LE200

Р. Л. Семеренко

Показано систематическое различие теорий движения Луны на семилетнем интервале, достигающее  $0.63''$  для прямого восхождения. Обнаружены периодические зависимости разностей  $\delta_{j=2} - \delta_{\text{LE200}}$  от среднего аргумента широты Луны  $F = g + \omega$  и  $\alpha_{j=2} - \alpha_{\text{LE200}}$  от средней аномалии Солнца  $g'$ .

*SOME RESULTS OF COMPARISON OF THE BROWN-ECKERT ( $j=2$ ) AND LE200 MOON MOTION THEORIES, by Semerenko R. L.*—The systematic difference of two theories of the Moon motion is obtained for seven-year interval reaching 0.63 in the right ascension. The periodic dependences of the differences  $\delta_{j=2} - \delta_{\text{LE200}}$  on the mean argument of the lunar latitude  $F = g + \omega$  and on the mean anomaly of the Sun  $g'$  are found.

При обработке фотографических наблюдений Луны на фоне звезд, ведущихся в ГАО АН УССР с 1978 г. на длиннофокусном астрографе Типфера ( $F=5.5$  м,  $D=0.4$  м), используется теория движения Луны

Разности экваториальных координат Луны  $\alpha$  и  $\delta$  по данным теорий ( $j=2$ ) и LE200

| Номер серии | Дата      | $\Delta\alpha \cos \delta$ | $\Delta\delta$      | $\Delta\alpha$ | $\Delta\delta$ |
|-------------|-----------|----------------------------|---------------------|----------------|----------------|
|             |           | ( $j=2$ )—LE200            |                     |                |                |
| 1           | 1978.4716 | 0.52''                     | -0.10''             | 0.02''         | -0.02''        |
| 2           | 1978.5454 | 0.56                       | 0.02                | 0.02           | -0.08          |
| 3           | 1978.5508 | 0.60                       | -0.23               | 0.06           | -0.04          |
| 4           | 1978.7041 | 0.69                       | -0.30               | 0.02           | -0.03          |
| 5           | 1978.7153 | 0.88                       | -0.26               | 0.20           | 0.04           |
| 6           | 1979.1121 | 0.57                       | 0.24                | -0.10          | 0.00           |
| 7           | 1979.1148 | 0.62                       | 0.29                | -0.05          | 0.01           |
| 8           | 1979.7671 | 0.79                       | -0.18               | 0.07           | -0.03          |
| 9           | 1979.7695 | 0.75                       | -0.11               | 0.03           | -0.03          |
| 10          | 1979.8374 | 0.78                       | -0.30               | -0.01          | -0.02          |
| 11          | 1979.9166 | 0.79                       | -0.23               | 0.02           | -0.04          |
| 12          | 1979.9875 | 0.73                       | -0.27               | -0.02          | -0.01          |
| 13          | 1980.0932 | 0.68                       | 0.26                | -0.01          | -0.06          |
| 14          | 1980.4048 | 0.58                       | 0.26                | 0.09           | 0.15           |
| 15          | 1980.4216 | 0.41                       | -0.16               | -0.08          | 0.12           |
| 16          | 1980.5804 | 0.64                       | -0.26               | 0.08           | 0.05           |
| 17          | 1980.7335 | 0.65                       | -0.23               | -0.04          | 0.03           |
| 18          | 1980.9658 | 0.65                       | -0.10               | -0.11          | -0.04          |
| 19          | 1981.2941 | 0.57                       | 0.17                | 0.05           | 0.02           |
| 20          | 1981.3764 | 0.51                       | 0.07                | 0.02           | 0.12           |
| 21          | 1981.6172 | 0.56                       | -0.22               | -0.04          | 0.10           |
| 22          | 1981.7872 | 0.68                       | 0.02                | -0.05          | -0.06          |
| 23          | 1982.1130 | 0.61                       | 0.10                | -0.06          | -0.07          |
| 24          | 1982.1395 | 0.54                       | 0.09                | -0.06          | -0.03          |
| 25          | 1982.4222 | 0.47                       | 0.01                | -0.02          | 0.13           |
| 26          | 1982.5183 | 0.46                       | -0.27               | -0.06          | -0.01          |
| 27          | 1982.5922 | 0.49                       | -0.26               | -0.08          | 0.01           |
| 28          | 1982.6685 | 0.57                       | -0.25               | -0.07          | -0.02          |
| 29          | 1983.3145 | 0.73                       | -0.01               | 0.22           | 0.07           |
| 30          | 1983.8842 | 0.74                       | 0.38                | -0.03          | 0.09           |
| 31          | 1983.9607 | 0.87                       | 0.40                | 0.11           | 0.09           |
| 32          | 1984.0427 | 0.70                       | 0.39                | -0.02          | 0.10           |
| 33          | 1984.2840 | 0.63                       | 0.07                | 0.10           | 0.17           |
| Среднее     |           | 0.63<br>(1.17 км)          | -0.03<br>(-0.06 км) | 0.01           | 0.02           |

Брауна — Эккерта ( $j=2$ ). Положения Луны по этой теории отнесены к системе фундаментального каталога Ньюкома  $N_2$ . Для приведения их к экватору и равноденствию каталога FK4, в системе которого определяются положения звезд, Астрономический ежегодник СССР (АЕ) рекомендует перед интерполярованием координат Луны на момент наблюдения вычитать из поправки  $\Delta T$ , связывающей эфемеридное и всемирное время, величину  $1.34''$ . Для этого можно также воспользоваться рекомендациями работы [3].

Начиная с 1986 г. АЕ дает эфемериду Луны, основанную на новой численной теории ее движения LE200 [7], которая воспроизводит движение Луны вокруг Земли в геоцентрической системе координат с экватором и равноденствием стандартной эпохи  $J = 2000.0$ . Кроме того,

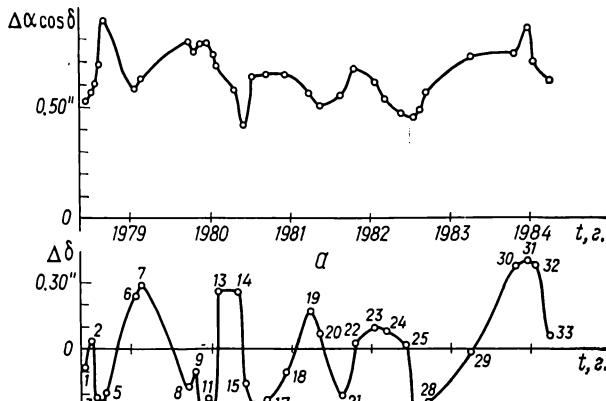


Рис. 1. Зависимость разностей экваториальных координат Луны между теориями ( $j=2$ ) и LE200 от времени: а — по прямому восхождению  $\alpha$ ; б — по склонению  $\delta$

в этой теории используется шкала времени, отнесенная к барицентру Солнечной системы, — барицентрическое динамическое время (TDB), тогда как аргументом эфемериды теории  $j=2$  является эфемеридное время (ET). По физической сущности ET совпадает с земным динамическим временем TDT — аргументом геоцентрических эфемерид Солнца и Луны, откуда следует необходимость преобразования TDT в TDB [1] для обращения к теории LE200.

В настоящее время в ГАО АН УССР для обработки позиционных наблюдений Луны параллельно применяются обе теории ее движения. Некоторое представление о различии теорий можно получить из сравнения соответствующих эфемерид, отнесенных к моментам наблюдений Луны [2]. Результаты сравнения видимых геоцентрических экваториальных координат Луны, отнесенных к системе каталога FK4, приведены в таблице, в которой даны средние разности для нескольких пластинок, полученных за один вечер наблюдений. Разности для параллакса Луны изменяются от  $-0.03''$  до  $+0.02''$  и в среднем равны нулю.

Зависимости  $\Delta\alpha \cos \delta$  и  $\Delta\delta$  от времени  $t$  показаны на рис. 1, а, б. Отмечается систематическое различие теорий по прямому восхождению Луны, составляющее в среднем  $0.63''$ , что соответствует  $1.17$  км на орбите Луны.

Это различие объясняется, по-видимому, несовпадением центра фигуры Луны ( $CF$ ) и центра масс Луны ( $CM$ ), к которым относятся соответственно эфемерида ( $j=2$ ) и эфемерида LE200. По результатам обработки 66 000 наблюдений покрытий звезд Луной [5, 6],  $CF$  Луны находится восточнее  $CM$  на 0.72 геоцентрической секунды (или на 1.34 км на орбите Луны), что согласуется с постоянным смещением, показанным на графике (рис. 1, а).

По данным других работ получены сходные результаты.

Кроме отмеченного систематического различия двух теорий по прямому восхождению, наблюдается периодичность этих разностей по а и

δ. Разности  $\Delta\alpha \cos \delta$  и  $\Delta\delta$  представим в виде зависимостей от некоторых аргументов теории движения Луны, выбор которых проведем из небесно-механических соображений.

Так, разность  $\Delta\alpha \cos \delta$  представлена в зависимости от средней аномалии Луны ( $g$ ), средней аномалии Солнца ( $g'$ ), а также от аргументов ( $l_{\zeta} - L - \Gamma + \Gamma'$ ) и  $2(l_{\zeta} - L)$ , амплитуды которых имеют наибольшие значения. Здесь  $l_{\zeta}$  — средняя долгота Луны;  $L$  — средняя долгота Солнца;  $\Gamma$  — средняя долгота перигея Солнца;  $\Gamma'$  — средняя долгота перигея

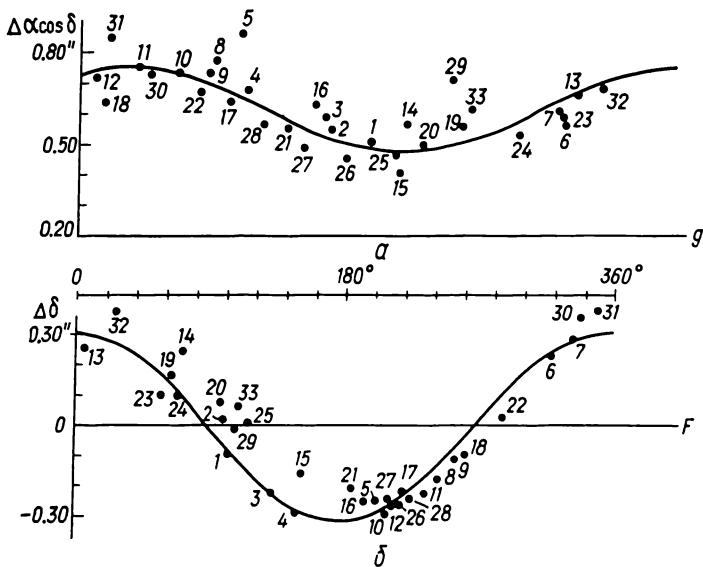


Рис. 2. Зависимость разности  $\Delta\alpha \cos \delta$  от средней аномалии Солнца  $g'$  (а) и разности  $\Delta\delta$  от среднего аргумента широты Луны  $F$  (б)

Луны. Обнаружена зависимость разности по прямому восхождению от средней аномалии Солнца, которая представляется в виде

$$(\Delta\alpha \cos \delta)_i = a \sin(-g'_i + b) + c, \quad (1)$$

где  $i$  — номер серии наблюдений (согласно таблице);  $a$  — амплитуда;  $b$  и  $c$  — смещения по осям абсцисс и ординат соответственно. Из решения системы условных уравнений получаем

$$a = 0.14'' \pm 0.03'', \quad b = 54.0^\circ, \quad c = 0.63'' \pm 0.02''.$$

Зависимость (1) можно окончательно представить в виде

$$(\Delta\alpha \cos \delta)_i = 0.14'' \sin(-g'_i + 54.0^\circ) + 0.63''. \quad (2)$$

График зависимости (2) приведен на рис. 2, а, на котором также показаны значения разностей по отдельным сериям наблюдений. Отклонения ( $\Delta\alpha$ ) этих разностей от кривой (2) приведены в таблице (графа 5).

Разности  $\Delta\delta$  представим в виде зависимости от среднего аргумента широты Луны  $F = l_{\zeta} - \Omega = g + \omega$  ( $\Omega$  — средняя долгота восходящего узла лунной орбиты на эклиптике;  $\omega$  — расстояние перигея Луны от восходящего узла лунной орбиты на эклиптике):

$$\Delta\delta_i = d \sin F_i + e \cos F_i + f, \quad (3)$$

где  $d$ ,  $e$  — амплитуды;  $f$  — смещение по оси ординат. Решая систему условных уравнений, находим

$$d = 0.04'' \pm 0.02''; \quad e = 0.32'' \pm 0.02''; \quad f = 0.02'' \pm 0.01''.$$

Запишем

$$\Delta\delta_i = 0.32'' \sin [g + \omega \pm (\pi/2)]. \quad (4)$$

Эта зависимость показана на рис. 2, б, на котором отмечены также разности по отдельным сериям наблюдений. Отклонения разностей ( $\Delta\delta$ ) от зависимости (4) приведены в таблице (графа 6).

Известно, что амплитуда члена ряда с аргументом ( $g+\omega$ ) для склонения является наибольшей и отличается более чем на порядок от остальных. Расхождение в амплитуде при  $\sin F$  частично можно объяснить с помощью полуаналитической теории движения Луны ELP2000, а точнее ее версии ELP2000-82 [4]. Эта теория первоначально имела постоянные, совпадающие с постоянными теории ( $j=2$ ). В частности, амплитуда при  $\sin F$  равнялась  $18^{\circ}46'1.40''$ . Впоследствии (при приведении теории ELP2000 к постоянным теории LE200) были определены поправки к их первоначальным значениям. Одна из самых больших ( $-0.16''$ ) поправок — применительно к точности позиционных фотографических наблюдений Луны — введена в амплитуду при  $\sin F$ . Учитывались и другие недостатки теории ( $j=2$ ).

Таким образом, теории движения Луны Брауна — Эккерта ( $j=2$ ) и LE200 обладают существенными систематическими и периодическими различиями для координат  $a$  и  $b$ .

Автор выражает признательность сотрудникам ИТА АН СССР М. А. Фурсенко и Н. И. Глебовой, предоставившим эфемеридные положения Луны по теории LE200.

1. Астрономический ежегодник СССР на 1986 год.—Л.: Наука, 1984.—691 с.
2. Василенко Н. А., Кислюк В. С., Семеренко Р. Л. Ориентировка сelenодезической координатной системы по фотографическим наблюдениям Луны на фоне звезд // Кинематика и физика небес. тел.—1985.—1, № 6.—С. 72—75.
3. Ризванов Н. Г. Влияние поправки равноденствия и экватора на шкалу эфемеридного времени // Письма в Астрон. журн.—1978.—4, № 11.—С. 520—522.
4. Chapront-Touzé M., Chapront J. The lunar ephemeris ELP2000 // Astron. and Astrophys.—1983.—124, N 1.—P. 50—62.
5. Morrison L. V. An analysis of lunar occultations in the years 1943—1974 for corrections to the constants in Brown's theory, the right ascension system of the FK4, and Watts' lunar profile datum // Mon. Notic. Roy. Astron. Soc.—1979.—187, N 1.—P. 41—82.
6. Morrison L. V., Appleby G. M. Analysis of lunar occultations.—III. Systematic corrections to Watts' limb-profiles for the Moon // Ibid.—1981.—196, N 3.—P. 1013—1020.
7. Standish E. M. Planetary and lunar ephemerides // U. S. Nav. Observ. Circ.—1981.—N 163.—P. C1—C4.

Глав. астрон. обсерватория АН УССР,  
Киев

Поступила в редакцию 10.01.86,  
после доработки 08.04.86

## РЕФЕРАТ ДЕПОНИРОВАННОЙ РУКОПИСИ

УДК 524.43—323.2

## ПОЗИЦИОННЫЕ ФОТОГРАФИЧЕСКИЕ НАБЛЮДЕНИЯ МАРСА и ДЕЙМОСА в ГАО АН УССР В 1980 ГОДУ / Середа Е. М.

(Рукопись деп. в ВИНТИ; № 3583—B86)

Приведены 119 положений Марса и 60 — Деймоса в системе каталога AGK3, полученные на астрографе ГАО АН УССР ( $F=5.5$  м,  $D=40$  см). Блеск планеты ослаблялся нейтральными фильтрами и шестиугольной диафрагмой ( $D=40$  см). Положения Марса даны с учетом поправок за атмосферную дисперсию, наклон фильтра и эффект фазы.