

See discussions, stats, and author profiles for this publication at:  
<https://www.researchgate.net/publication/316432362>

• • •

Article · April 2017

CITATIONS

0

READS

18

4 authors, including:



**Dmytro Leshchenko**

Odessa State Academy of Civi...

**203** PUBLICATIONS **201** CITATIONS

SEE PROFILE



**Leonid D Akulenko**

Russian Academy of Sciences

**521** PUBLICATIONS **1,067**

CITATIONS

SEE PROFILE

Some of the authors of this publication are also working on these related projects:



Numerical solution of eigenproblems [View project](#)



Evolution of rotations of a rigid body close to the Lagrange case under the action of nonstationary torque of forces [View project](#)

УДК 531.383

© 2017 г. Л. Д. Акуленко, Я. С. Зинкевич, Т. А. Козаченко, Д. Д. Лещенко

**ЭВОЛЮЦИЯ ДВИЖЕНИЙ ТВЕРДОГО ТЕЛА, БЛИЗКИХ К СЛУЧАЮ ЛАГРАНЖА, ПОД ДЕЙСТВИЕМ НЕСТАЦИОНАРНОГО МОМЕНТА СИЛ**

Исследуются возмущенные вращательные движения твердого тела, близкие к случаю Лагранжа, под действием момента, медленно изменяющегося во времени. Приведены условия возможности усреднения уравнений движения по фазе угла нутации, получена усредненная система уравнений. Рассмотрен пример, отвечающий движению тела в среде с линейной диссипацией.

Проблема эволюции вращений твердого тела относительно неподвижной точки продолжает привлекать внимание в связи с задачами входа летательных аппаратов в атмосферу, космонавтики, гироскопии, динамики вращающегося снаряда. При этом во многих случаях в качестве порождающего движения тела, учитывающего основные действующие на него моменты сил, может рассматриваться движение в случае Лагранжа. В этом случае тело имеет неподвижную точку и находится в поле силы тяжести, причем центр масс тела и неподвижная точка лежат на оси динамической симметрии тела. Восстанавливающий момент сил, аналогичный моменту силы тяжести, создается аэродинамическими силами, действующими на тело в потоке газа. Поэтому движения, близкие к случаю Лагранжа, исследовались в ряде работ по динамике летательных аппаратов, где учитывались восстанавливающий и различные возмущающие моменты.

Отметим анализ движения относительно центра масс летательных аппаратов, входящих в атмосферу с большой скоростью [1, 2]. Исследовалось движение вращающегося твердого тела в атмосфере под действием синусоидального или бигармонического восстанавливающего момента, зависящего от времени, и малых возмущающих моментов [3]. Впервые построена процедура усреднения по движению Эйлера—Пуансо для спутника с произвольным трехосным эллипсоидом инерции [4]. Возмущенные движения твердого тела, близкие к случаю Лагранжа, рассмотрены в ряде работ, например [5—14]. Имеется обзор результатов, полученных до 1998 г., по проблеме эволюции вращений твердого тела, близких к случаю Лагранжа [10]. Описана процедура усреднения для медленных переменных в первом приближении возмущенного движения твердого тела, близкого к случаю Лагранжа, и исследованы возмущенные вращательные движения твердого тела, близкие к регулярной прецессии в случае Лагранжа, при разных порядках малости проекций вектора кинетического момента [5, 6, 14].

Рассматривалось движение симметричного тяжелого твердого тела с неподвижной точкой под действием сил трения, обусловленных окружающей диссипативной средой [7]. Исследовалось асимптотическое поведение движений гироскопа Лагранжа, близких к регулярным прецессиям, под действием малого возмущающего момента [8, 9, 12]. Изучалось движение волчка Лагранжа с вибрирующим подвесом [11] и влияние быстрых периодических и условно-периодических вибраций точки подвеса на существование и устойчивость стационарных вращений волчка Лагранжа вокруг вертикали и его регулярных прецессий [13].

**1. Постановка задачи и невозмущенное движение.** Рассматривается движение динамически симметричного твердого тела вокруг неподвижной точки  $O$  в случае возмущений произвольной физической природы. Уравнения движения (динамические и кинематические уравнения Эйлера) имеют вид

$$\begin{aligned} A\dot{p} + (C - A)qr &= \mu \sin \theta \cos \varphi + \varepsilon M_1 \\ A\dot{q} + (A - C)pr &= -\mu \sin \theta \sin \varphi + \varepsilon M_2 \\ C\dot{r} &= \varepsilon M_3; \quad M_i = M_i(p, q, r, \psi, \theta, \varphi, \tau), \quad i = 1, 2, 3 \\ \dot{\psi} &= (p \sin \varphi + q \cos \varphi) \operatorname{cosec} \theta, \quad \tau = \varepsilon t \\ \dot{\theta} &= p \cos \varphi - q \sin \varphi, \quad \dot{\varphi} = r - (p \sin \varphi + q \cos \varphi) \operatorname{ctg} \theta \end{aligned} \quad (1.1)$$

Динамические уравнения (1.1) записаны в проекциях на главные оси инерции тела, проходящие через точку  $O$ . Здесь  $p, q, r$  – проекции вектора угловой скорости на эти оси,  $M_i$  ( $i = 1, 2, 3$ ) – проекции вектора возмущающего момента на те же оси, они зависят от медленного времени  $\tau = \varepsilon t$  ( $\varepsilon \ll 1$  – малый параметр, характеризующий величину возмущений,  $t$  – время),  $\psi, \theta, \varphi$  – углы Эйлера,  $A$  – экваториальный, а  $C$  – осевой моменты инерции относительно точки  $O$ ,  $A \neq C$ . Предполагается, что на тело действует восстанавливающий момент, максимальная величина которого равна  $\mu$  и который создается постоянной по величине и направлению силой, приложенной в некоторой фиксированной точке оси динамической симметрии. В случае тяжелого волчка имеем  $\mu = mgl$ ,  $m$  – масса тела,  $g$  – ускорение силы тяжести,  $l$  – расстояние от неподвижной точки  $O$  до центра тяжести тела.

Ставится задача исследования асимптотического поведения решений системы (1.1) при малом  $\varepsilon$ , которое будет проводиться методом усреднения [15] на интервале времени порядка  $\varepsilon^{-1}$ .

В случае невозмущенного движения первыми интегралами уравнений для системы (1.1) при  $\varepsilon = 0$  являются величины [14, 16]

$$\begin{aligned} G_z &= A \sin \theta (p \sin \varphi + q \cos \varphi) + Cr \cos \theta = c_1 \\ H &= \frac{1}{2}[A(p^2 + q^2) + Cr^2] + \mu \cos \theta = c_2, \quad r = c_3 \end{aligned} \quad (1.2)$$

Здесь  $G_z$  – проекция вектора кинетического момента на вертикаль  $Oz$ ,  $H$  – полная энергия тела,  $r$  – проекция вектора угловой скорости на ось динамической симметрии,  $c_i$  ( $i = 1, 2, 3$ ) – произвольные постоянные, причем  $c_2 \geq -\mu$ .

Известно в общем случае выражение для угла нутации  $\theta$  в невозмущенном движении как функции времени  $t$ , интегралов движения (1.2) и произвольной фазовой постоянной  $\beta$  [14, 16]:

$$\begin{aligned} u &= \cos \theta = u_1 + (u_2 - u_1) \operatorname{sn}^2(\alpha t + \beta), \quad \operatorname{sn}(\alpha t + \beta) = \sin \operatorname{am}(\alpha t + \beta, k) \\ \alpha &= [\mu(u_3 - u_1)/(2A)]^{1/2}, \quad k^2 = (u_2 - u_1)(u_3 - u_1)^{-1}, \quad 0 \leq k^2 \leq 1 \end{aligned} \quad (1.3)$$

Здесь  $u$  – периодическая функция  $\alpha t + \beta$  с периодом  $K(k)/\alpha$ ;  $\operatorname{sn}$  и  $\operatorname{am}$  – эллиптические синус и амплитуда [17],  $k$  – модуль эллиптических функций, через  $u_1, u_2, u_3$  обозначены вещественные корни кубического многочлена

$$Q(u) = A^{-2}[(2H - Cr^2 - 2\mu u)(1 - u^2)A - (G_z - Cru)^2] \quad (1.4)$$

Соотношения между его корнями и первыми интегралами (1.2) записываются следующим образом:

$$\begin{aligned}
 u_1 + u_2 + u_3 &= \frac{H}{\mu} - \frac{Cr^2}{2\mu} + \frac{C^2r^2}{2A\mu}, & u_1u_2 + u_1u_3 + u_2u_3 &= \frac{G_z Cr}{A\mu} - 1 \\
 u_1u_2u_3 &= -\frac{H}{\mu} + \frac{Cr^2}{2\mu} + \frac{G_z^2}{2A\mu} \\
 -1 \leq u_1 \leq u_2 \leq 1 \leq u_3 < +\infty
 \end{aligned}
 \tag{1.5}$$

Формулы (1.2), (1.3), (1.5) описывают решение системы (1.1) при  $\varepsilon = 0$  в случае Лагранжа.

**2. Процедура усреднения.** Далее применяется процедура усреднения, разработанная ранее [5, 14]. Она используется для усреднения системы (1.1) при возмущениях, зависящих от медленного времени  $\tau$  и допускающих усреднение по фазе угла нутации  $\theta$ , вдоль траекторий изменения  $\theta(t)$ . Выделим быстрые и медленные переменные, при этом первые интегралы (1.2) для возмущенного движения (1.1) являются медленными переменными. Быстрые переменные – углы собственного вращения  $\varphi$ , нутации  $\theta$  и прецессии  $\psi$ .

Первые три уравнения (1.1) приведем с помощью ряда преобразований к виду [5, 14]

$$\begin{aligned}
 \dot{G}_z &= \varepsilon[(M_1 \sin \varphi + M_2 \cos \varphi) \sin \theta + M_3 \cos \theta] \\
 \dot{H} &= \varepsilon(M_1 p + M_2 q + M_3 r) \\
 \dot{r} &= \varepsilon C^{-1} M_3; \quad M_i = M_i(p, q, r, \psi, \theta, \varphi, \tau), \quad i = 1, 2, 3
 \end{aligned}
 \tag{2.1}$$

Здесь и в трех последних кинематических уравнениях (1.1) подразумевается, что переменные  $p, q, r$  при помощи соотношений (1.2) выражены как функции  $G_z, H, r, \psi, \theta, \varphi$  и подставлены в уравнения (1.1) и (2.1).

Однако правые части уравнений (2.1) содержат три быстрые переменные  $\theta, \varphi, \psi$ , периодические по  $t$ , что затрудняет применение метода усреднения (проблема резонанса). Для исключения этой трудности потребуем, чтобы выражения в правых частях уравнений (2.1) могли быть представлены как функции медленных переменных и угла нутации  $\theta$ , периодические по фазе угла  $\theta$  с периодом  $2\pi$ , и имели следующие структурные свойства возмущающего момента сил (см. равенства (1.2)):

$$\begin{aligned}
 M_1 \sin \varphi + M_2 \cos \varphi &= M_1^*, \quad M_1 p + M_2 q = M_2^*, \quad M_3 = M_3^* \\
 M_i^* &= M_i^*(G_z, H, r, \tau, \theta), \quad i = 1, 2, 3
 \end{aligned}
 \tag{2.2}$$

Рассматривается для определенности случай

$$M_1 = pf, \quad M_2 = qf, \quad M_3 = M_3^*, \quad f = f(G_z, H, r, \theta, \tau)
 \tag{2.3}$$

В дальнейшем предполагаются выполненными необходимые и достаточные условия справедливости тождеств (2.2) или, в частности, достаточные условия (2.3), которые обеспечивают справедливость соотношений (2.2). Система (2.1) тогда может быть представлена в форме

$$\begin{aligned}
 \dot{G}_z &= \varepsilon F_1, \quad \dot{H} = \varepsilon F_2, \quad \dot{r} = \varepsilon F_3 \\
 F_1 &= M_1^* \sin \theta + M_3^* \cos \theta, \quad F_2 = M_2^* + M_3^* r, \quad F_3 = C^{-1} M_3^*
 \end{aligned}
 \tag{2.4}$$

Здесь  $F_i = F_i(G_z, H, r, \tau, \theta)$  ( $i = 1, 2, 3$ ) –  $2\pi$ -периодические функции фазы угла  $\theta$ .

Исследование возмущенного движения предполагается проводить для медленных переменных  $u_i$  ( $i = 1, 2, 3$ ). Медленные переменные  $G_z, H, r$  удается выразить через  $u_i$  (1.6) следующим образом [5, 14]:

$$\begin{aligned} G_z &= \chi \delta (u_1 + u_2 + u_3 + u_1 u_2 u_3 + R)^{1/2} \\ H &= \frac{1}{2} \mu [(u_1 + u_2 + u_3)(1 + AC^{-1}) + (R - u_1 u_2 u_3)(1 - AC^{-1})] \\ r &= C^{-1} \chi (u_1 + u_2 + u_3 + u_1 u_2 u_3 - R)^{1/2} \\ R &= \text{sign}(G_z^2 - C^2 r^2) [(1 - u_1^2)(1 - u_2^2)(u_3^2 - 1)]^{1/2} \\ \chi &= \text{sign } r (A\mu)^{1/2}, \quad \delta = \text{sign}(1 + u_1 u_2 + u_1 u_3 + u_2 u_3) \end{aligned} \quad (2.5)$$

Знаки  $\chi$  и  $R$  в начальный момент определяются по начальным условиям для  $G_z$  и  $r$ . Если в процессе движения одна или обе величины  $G_z^2 - C^2 r^2$  и  $r$  проходят через нуль, то возможна смена знаков  $\chi$  и  $R$ , для определения которых можно воспользоваться исходной системой (2.4).

После ряда преобразований искомая система уравнений для медленных переменных  $u_i$  ( $i = 1, 2, 3$ ) принимает вид

$$\frac{du_i}{dt} = \varepsilon V_i(u_1, u_2, u_3, \tau, \theta), \quad u_i(0) = u_i^0 \quad (2.6)$$

$$V_i = V_{i1} F_1^* + V_{i2} F_2^* + V_{i3} F_3^*, \quad V_{ij} = V_{ij}(u_1, u_2, u_3), \quad i, j = 1, 2, 3$$

$$V_{11} = \frac{G_z - C r u_1}{A \Delta}, \quad V_{12} = \frac{u_1^2 - 1}{\Delta}, \quad V_{13} = \frac{C}{\Delta} [(CA^{-1} - 1) r u_1^2 - G_z A^{-1} u_1 + r] \quad (2.7)$$

$$\Delta = \mu (u_1 - u_2)(u_1 - u_3)$$

Функции  $V_{2j}$  и  $V_{3j}$  ( $j = 1, 2, 3$ ) получаются из соответствующих выражений (2.7) для того же значения  $j$  путем циклической перестановки индексов у величины  $u_i$ . Функции  $F_i^*$  получаются подстановкой в функции  $F_i$  (2.4) выражений (2.5). Начальные значения для переменных  $u_i$  вычисляются по начальным данным  $G_z^0, H^0, r^0$  при помощи соотношений (1.5).

Подставим в правые части системы (2.6) быструю переменную  $\theta$  из выражения (1.3) для невозмущенного движения. Тогда правые части системы (2.6) будут периодическими функциями  $t$  с периодом  $2K(k)/\alpha$ ,  $k$  и  $\alpha$  определены соотношениями (1.3). Усредняя правые части полученной системы по фазе угла нутации, получим усредненную систему первого приближения ( $\tau = \varepsilon t$ )

$$\frac{du_i}{d\tau} = U_i(u_1, u_2, u_3, \tau), \quad u_i(0) = u_i^0; \quad i = 1, 2, 3 \quad (2.8)$$

$$U_i(u_1, u_2, u_3, \tau) = \frac{\alpha}{2K(k)} \int_0^{2K/\alpha} V_i(u_1, u_2, u_3, \tau, \theta(t)) dt$$

После исследования и решения системы (2.8) для  $u_i$  исходные переменные  $G_z, H, r$  восстанавливаются по формулам (2.5). Медленные переменные  $u_i$  и  $G_z, H, r$  определяются с погрешностью порядка  $\varepsilon$ .

**3. Движение твердого тела под действием линейного диссипативного момента.** Рассмотрим возмущенное движение, близкое к случаю Лагранжа, под действием внешней среды. Примером может служить внешняя среда, медленно изменяющая свойства вязкости вследствие изменения плотности, температуры, состава среды. Возмущающие моменты  $\varepsilon M_i$  ( $i = 1, 2, 3$ ) имеют вид [18]

$$M_1 = -a(\tau)p, \quad M_2 = -a(\tau)q, \quad M_3 = -b(\tau)r; \quad a(\tau), \quad b(\tau) > 0, \quad \tau = \varepsilon t \quad (3.1)$$

$a(\tau)$  и  $b(\tau)$  – интегрируемые функции, зависящие от свойств среды и формы тела.

Моменты (3.1) удовлетворяют условиям (2.2)–(2.4), что дает возможность усреднения по фазе угла нутации  $\theta$ . При данных возмущениях система (2.4) записывается следующим образом:

$$\begin{aligned} \dot{G}_z &= -\varepsilon [(a(\tau)p \sin \varphi + a(\tau)q \cos \varphi) \sin \theta + b(\tau)r \cos \theta] \\ \dot{H} &= -\varepsilon [a(\tau)(p^2 + q^2) + b(\tau)r^2] \\ \dot{r} &= -\varepsilon C^{-1} b(\tau)r \end{aligned} \quad (3.2)$$

Третье уравнение (3.2) может быть проинтегрировано:

$$r = r^0 \exp \left( -\varepsilon C^{-1} \int_0^t b(\varepsilon t) dt \right) \quad (3.3)$$

Рассмотрим случай, когда

$$\begin{aligned} a(\tau) &= a_0 + a_1 \tau, \quad b(\tau) = b_0 + b_1 \tau \\ a_0, a_1, b_0, b_1 &= \text{const}, \quad a_0 > 0, \quad b_0 > 0, \quad a_1 \geq 0, \quad b_1 \geq 0 \end{aligned} \quad (3.4)$$

После ряда преобразований усредненная система (2.8) при учете возмущающих моментов (3.1) примет вид

$$\begin{aligned} \frac{du_1}{d\tau} &= \frac{-1}{A\Delta} \{a(\tau)[A^{-1}(G_z - Cr u_1)(G_z - Cr v) + \\ &+ (u_1^2 - 1)(2H - Cr^2 - 2\mu v)] + b(\tau)r(G_z - Cr u_1)(v - u_1)\} \quad (123) \\ v &= u_3 - (u_3 - u_1) E(k)/K(k) \end{aligned} \quad (3.5)$$

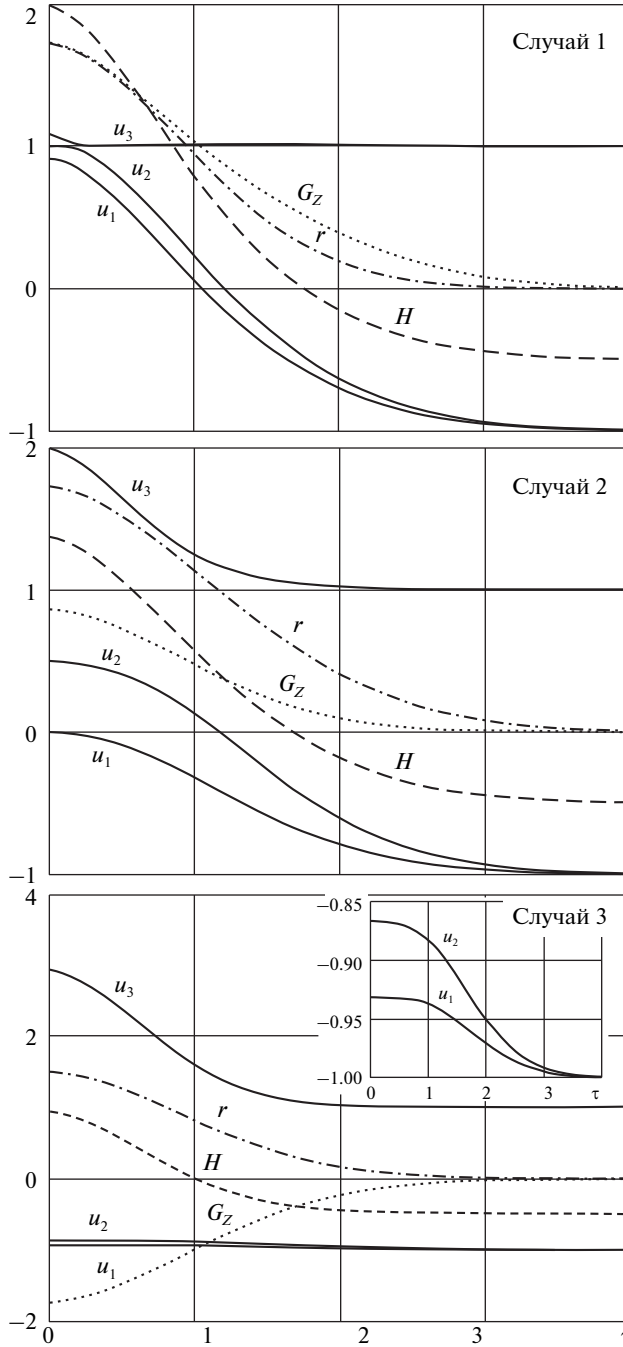
Символ (123) означает, что два невыписанных соотношения получаются из выписанного циклической перестановкой индексов 1, 2, 3.  $K(k)$  и  $E(k)$  – полные эллиптические интегралы первого и второго рода, вместо  $G_z, H, r$  и  $k$  подставляются их выражения (2.5) и согласно последней формуле (1.3).

Усредненная система (3.5) проинтегрирована численно при разных начальных условиях и значениях параметров задачи. Рассмотрим три случая, соответствующие начальным данным, приведенным в таблице.

Предполагается, что в начальный момент  $t = 0$  волчок Лагранжа получил угловую скорость вращения относительно оси динамической симметрии, равную  $r^0 = \sqrt{3}$ ; кроме того,

$$A = 1.5, \quad C = 1, \quad \mu = 0.5, \quad a_1 = b_1 = 1, \quad u_2^0 = \cos \theta^0$$

В начальный момент угол отклонения оси динамической симметрии от вертикали равен  $\theta^0$ . На фигуре изображены графики функций  $G_z, H, r, u_i$  ( $i = 1, 2, 3$ ) для указанных трех случаев, полученные в результате численного расчета.



В случае 1 полная энергия тела, проекция вектора кинетического момента на вертикаль и угловая скорость вращения относительно оси динамической симметрии убывают. Величина  $u_3$  достаточно быстро стремится к единице. Переменные  $u_1$  и  $u_2$  стремятся к  $-1$ . При этом, как следует из первого равенства (1.3),  $\cos\theta \rightarrow -1$  при  $\theta \rightarrow \pi$ .

Случай	$u_1^0$	$u_2^0$	$u_3^0$	$\theta^0$
1	0.913	0.996	1.087	5°
2	0	0.5	2	60°
3	-0.932	-0.866	2.932	150°

В случае 2 переменная  $u_3$  также стремится к единице, однако интервал монотонного убывания увеличился. Проекция вектора кинетического момента  $G_z$  и величина  $r$  монотонно убывают к нулю. Полная энергия  $H$  монотонно убывает, приближаясь к значению  $H = -0.5$ .

В случае 3 проекция вектора кинетического момента на вертикаль  $G_z$  стремится к нулю, однако в отличие от случаев 1 и 2 монотонно возрастает. Полная энергия тела  $H$  достаточно быстро стремится к  $-0.5$ . Величины  $r$  и  $u_3$  монотонно убывают; функции  $u_1$  и  $u_2$  также монотонно убывают, как это видно из графиков в крупном масштабе, представленных в правом верхнем углу нижнего фрагмента фигуры.

**4. Заключение.** При сравнении полученных результатов с результатами [5, 14], где  $M_i$  не зависят от медленного времени  $\tau$ , можно отметить их ясное механическое содержание: зависимость возмущающего момента от медленного времени приводит к появлению в усредненной системе уравнений первого приближения для медленных переменных функций  $a(\tau)$  и  $b(\tau)$ , зависящих от медленного времени, которые при численном интегрировании сглаживают поведение  $u_i$  ( $i = 1, 2, 3$ ),  $G_z, H$ . Под действием диссипативного момента (3.1) тело стремится к устойчивому нижнему положению равновесия быстрее, чем в ранее рассмотренном случае [5, 14], что следует из задания коэффициентов (3.4).

Корректность счета подтверждается тем, что полученные по численным данным и формулам (2.5) значения  $r$  практически совпадают с точным решением (3.3).

Исследование выполнено за счет гранта Российского научного фонда (16-11-10343).

## ЛИТЕРАТУРА

1. Кузмак Г.Е. Динамика неуправляемого движения летательных аппаратов при входе в атмосферу. М.: Наука, 1970. 348 с.
2. Ярошевский В.А. Движение неуправляемого тела в атмосфере. М.: Машиностр., 1978. 167 с.
3. Асланов В.С. Пространственное движение тела при спуске в атмосфере. М.: Физматлит, 2004. 160 с.
4. Черноушко Ф.Л. О движении спутника относительно центра масс под действием гравитационных моментов // ПММ. 1963. Т. 27. Вып. 3. С. 474–483.
5. Акуленко Л.Д., Лещенко Д.Д., Черноушко Ф.Л. Возмущенные движения твердого тела, близкие к случаю Лагранжа // ПММ. 1979. Т. 43. Вып. 5. С. 771–778.
6. Акуленко Л.Д., Лещенко Д.Д., Черноушко Ф.Л. Возмущенные движения твердого тела, близкие к регулярной прецессии // Изв. АН СССР. МТТ. 1986. № 5. С. 3–10.
7. Simpson H.C., Gunzburger M.D. A two time scale analysis of gyroscopic motion with friction // J. Appl. Math. Phys. 1986. V. 37. № 6. P. 867–894.
8. Сазонов В.В., Сидоренко В.В. Возмущенные движения твердого тела, близкие к регулярным прецессиям Лагранжа // ПММ. 1990. Т. 54. Вып. 6. С. 951–957.
9. Sidorenko V.V. Capture and escape from resonance in the dynamics of the rigid body in viscous medium // J. Nonlinear Sci. 1994. V. 4. P. 35–57.
10. Лещенко Д.Д. Эволюция вращений твердого тела, близких к случаю Лагранжа // Актуальные пробл. авиац. аэрокосм. систем: процессы, модели, эксперимент. 1998. Вып. 2(6). С. 32–37.
11. Холостова О.В. Динамика волчка Лагранжа с неподвижной и вибрирующей точкой подвеса. М.: Изд-во МАИ, 2000. 84 с.



12. *Сидоренко В.В.* Об одном классе движений спутника, несущего сильный магнит // Космич. исслед. 2002. Т. 40. № 2. С. 147–155.
13. *Маркеев А.П.* О движении тяжелого динамически симметричного твердого тела с вибрирующей точкой подвеса // Изв. РАН. МТТ. 2012. № 4. С. 3–10.
14. *Черноусько Ф.Л., Акуленко Л.Д., Лещенко Д.Д.* Эволюция движений твердого тела относительно центра масс. М.; Ижевск: Ин-т компьют. исслед., 2015. 308 с.
15. *Волосов В.М., Моргунов Б.И.* Метод осреднения в теории нелинейных колебательных систем. М.: Изд-во МГУ, 1971. 507 с.
16. *Суслов Г.К.* Теоретическая механика. М.; Л.: Гостехиздат, 1946. 655 с.
17. *Градштейн И.С., Рыжик И.М.* Таблицы интегралов, сумм, рядов и произведений. М.: Наука, 1971. 1108 с.
18. *Кошляков В.Н.* О некоторых частных случаях интегрирования динамических уравнений Эйлера, связанных с движением гироскопа в сопротивляющейся среде // ПММ. 1953. Т. 17. Вып. 2. С. 137–148.

Институт проблем механики РАН, Москва  
Московский физико-технический институт,  
Долгопрудный  
Московский государственный технический  
университет им. Н.Э. Баумана, Москва  
Одесская государственная академия  
строительства и архитектуры, Одесса, Украина  
e-mail: kumak@ipmnet.ru  
yaninaz@mail.ru  
kushpil.ru@rambler.ru  
leshchenko\_d@ukr.net

Поступила в редакцию  
7. VIII. 2016