

ОБ УСТОЙЧИВОСТИ ДВИЖЕНИЯ ТЯЖЕЛОГО СИММЕТРИЧНОГО ГИРОСКОПА В КАРДАНОВОМ ПОДВЕСЕ

К. Магнус

(Фрайбург, ГФР)

Условия устойчивости вертикального положения тяжелого симметричного гироскопа (случай Лагранжа) выведены Н. Г. Четаевым^[1] по второму методу Ляпунова без каких-либо приближенных допущений, как это имеет место, например, в методе малых колебаний. В. В. Румянцев^[2] нашел соответственные условия для случая Ковалевской. Эти результаты в настоящей заметке дополняются нахождением устойчивости вертикального положения тяжелого симметричного гироскопа в кардановом подвесе. Эта задача является обобщением случая Лагранжа, и мы покажем, что существуют новые эффекты, о которых в частном случае астатического быстро вращающегося гироскопа уже упоминал Е. Л. Николаи^[3].

1. Постановка задачи. Предполагаем, что гироскоп лежит в кардановом подвесе (см. фигуру) таким образом, что внешняя ось кардановой системы вертикальна, т. е. совпадает с направлением силы тяжести. Трением в подвесах кардановой системы пренебрегаем. Система состоит из ротора, внутреннего и внешнего колец и имеет три степени свободы. Ее положение вполне может быть определено при помощи трех координат. Возьмем в качестве координат углы Эйлера φ , ψ , ϑ , которые можно непосредственно видеть у кардановой системы, если принять за исходное положение то, при котором плоскости обоих кардановых колец совпадают. Предполагаем, соответственно случаю Лагранжа, что центр тяжести частной системы ротор + внутреннее кольцо лежит на оси ротора на расстоянии s от неподвижной точки подвеса. Считаем это расстояние положительным, если в нулевом положении системы центр тяжести лежит выше неподвижной точки; что касается центра тяжести внешнего кольца, то о нем ничего не надо предполагать. В нулевом положении $\psi = \vartheta = 0$ моментами инерции вокруг осей x , y , z координатной системой, показанной на фигуре, являются главные моменты инерции, которые обозначаем следующим образом:

$$\begin{array}{lll} A_1, & B_1 = A_1, & C_1 \quad \text{для ротора} \\ A_2, & B_2 & C_2 \quad \text{для внутреннего кольца} \\ - & - & C_3 \quad \text{для внешнего кольца} \end{array}$$

2. Исходные интегралы. Задача Лагранжа о движении тяжелого симметричного гироскопа приводит к квадратурам потому, что удастся найти три первых интеграла уравнений движения. Эти интегралы имеют наглядный физический смысл. Они выражают:

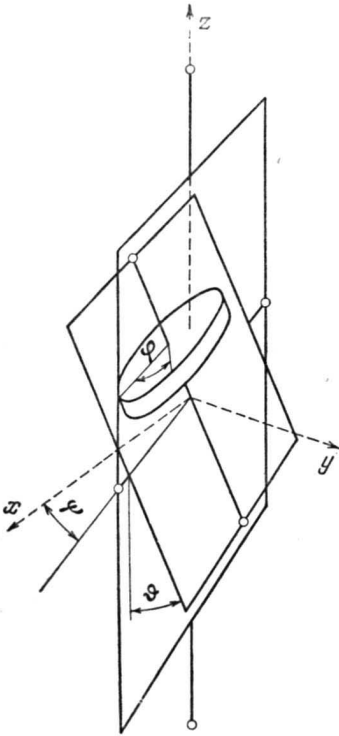
- 1) постоянство вертикальной составляющей кинетического момента;
- 2) постоянство составляющей кинетического момента в направлении оси гироскопа;
- 3) постоянство полной энергии системы.

Соответствующие три интеграла можно найти и в обобщенном случае тяжелого симметричного гироскопа в кардановом подвесе.

Так как мы пренебрегаем моментами трения в подшипниках кардановой системы, то ввиду отсутствия других диссипативных сил система

консервативна и справедлив закон сохранения энергии.

Кроме того, легко видеть, что и для гироскопа в кардановом подвесе вертикальная составляющая кинетического момента постоянна. По закону кинетического момента временное изменение вектора кинетического момента равно сумме векторов моментов внешних сил. На систему действуют момент сил тяжести и момент, который передается через внешнюю ось кардановой системы. Направление обоих векторов может быть только горизонтальным, и поэтому конец вектора кинетического момента тоже может двигаться только в горизонтальной плоскости. Следовательно, вертикальная составляющая полного кинетического момента остается постоянной.



Третьим интегралом является постоянство составляющей кинетического момента ротора (непостоянство полного кинетического момента!) в направлении оси ротора. Вокруг этой оси действуют момент сил тяжести, вектор которого падает в направлении внутренней оси кардановой системы (так называемая линия узлов), и, кроме того, момент, который передается между ротором и внутренним кольцом. За счет допущения отсутствия трения этот момент направлен перпендикулярно к оси ротора. Закон кинетического момента в координатной системе, неизменно связанной с ротором, можно написать следующим образом:

$$\frac{d\bar{D}_1}{dt} + [\bar{\omega}_1 \bar{D}_1] = \Sigma \bar{M}$$

(\bar{D}_1 — вектор кинетического момента ротора, $\bar{\omega}_1$ — вектор угловой скорости ротора). Так как из-за допущения симметрии ротора член Кориолиса $[\bar{\omega}_1 \bar{D}_1]$ тоже, как оба момента, не имеет составляющей в направлении оси ротора, конец вектора кинетического момента \bar{D}_1 может двигаться только в плоскости, перпендикулярной к оси ротора, и, следовательно, его составляющая в направлении оси ротора остается постоянной.

Три указанных интеграла в рассматриваемом случае имеют вид:

$$\dot{\varphi} + \dot{\psi} \cos \vartheta = r_0 \quad (2.1)$$

$$\dot{\psi} [(A_1 + B_2 + C_3) - (A_1 + B_2 - C_2) \cos^2 \vartheta] + C_1 r_0 \cos \vartheta = D_z \quad (2.2)$$

$$\dot{\vartheta}^2 (A_1 + A_2) + \dot{\psi}^2 [(A_1 + B_2 + C_3) - (A_1 + B_2 - C_2) \cos^2 \vartheta] + C_1 r_0^2 + 2 mgs \cos \vartheta = E \quad (2.3)$$

где r_0 — составляющая угловой скорости ротора по оси ротора, D_z — вертикальная составляющая полного кинетического момента, E — двойная сумма кинетической и потенциальной энергии. Конечно, три интеграла (2.1)–(2.3) переходят в известные интегралы в случае Лагранжа, если массы кардановых колец исчезают ($A_2 = B_2 = C_2 = C_3 = 0$). Можно показать, что при помощи этих трех интегралов решение задачи о движении гироскопа в кардановом подвесе, как и в случае Лагранжа, приводится к квадратурам. Но в этой заметке мы занимаемся только проблемой устойчивости.

Введем новую переменную

$$u = \cos \vartheta \quad (2.4)$$

и для сокращения записи следующие обозначения:

$$\begin{aligned} \frac{C_1 r_0}{A_1 + A_2} = k_1, & \quad \frac{2mgs}{A_1 + A_2} = k_3, & \quad \frac{A_1 + B_2 + C_3}{A_1 + A_2} = k_5 \\ \frac{D_z}{A_1 + A_2} = k_2, & \quad \frac{E - C_1 r_0^2}{A_1 + A_2} = k_4, & \quad \frac{A_1 + B_2 - C_2}{A_1 + A_2} = k_6 \end{aligned} \quad (2.5)$$

Тогда исходные интегралы принимают вид:

$$\dot{\varphi} + \dot{\psi} u = r_0 \quad (2.6)$$

$$\dot{\psi} (k_5 - k_6 u^2) + k_1 u = k_2 \quad (2.7)$$

$$\dot{\vartheta}^2 + \dot{\psi}^2 (k_5 - k_6 u^2) + k_3 u = k_4 \quad (2.8)$$

Нас здесь интересует устойчивость вертикального положения оси ротора. Это положение характеризуется условиями

$$\vartheta = 0 \quad (u = 1), \quad \dot{\vartheta} = 0, \quad \dot{\varphi} = \dot{\varphi}_0, \quad \dot{\psi} = \dot{\psi}_0 \quad (2.9)$$

Этими значениями определяются из (2.6), (2.7), (2.8) постоянные r_0 , k_2 и k_4 , которые зависят от начальных условий. Постоянная k_1 тоже зависит от начальных условий, но она уже определена через r_0 .

Для исследования устойчивости нужно теперь выписать интегралы (2.6), (2.7) и (2.8) для возмущенного движения. Поэтому вводим вариации x_i переменных:

$$\dot{\vartheta} = 0 + x_1, \quad \dot{\varphi} = \dot{\varphi}_0 + x_2, \quad \dot{\psi} = \dot{\psi}_0 + x_3, \quad u = 1 - x_4 \quad (2.10)$$

Для возмущенного движения из-за изменения начальных условий и постоянные могут принимать другие значения:

$$r_0 = r_{00} + R, \quad k_1 = k_{10} + K_1, \quad k_2 = k_{20} + K_2, \quad k_4 = k_{40} + K_4$$

Теперь получаем следующие интегралы для возмущенного движения

$$x_2 + x_3 - \dot{\psi}_0 x_4 - x_3 x_4 = R \quad (2.11)$$

$$\begin{aligned} & - x_3 x_4^2 k_6 + x_3 x_4 2k_6 - x_4^2 \dot{\psi}_0 k_6 + x_3 (k_5 - k_6) + \\ & + x_4 (2\dot{\psi}_0 k_6 - k_1) = K_2 - K_1 \end{aligned} \quad (2.12)$$

$$\begin{aligned} & x_1^2 - x_3^2 x_4^2 k_6 + x_3^2 x_4 2k_6 - x_3 x_4^2 2\dot{\psi}_0 k_6 + x_3^2 (k_5 - k_6) + x_3 x_4 4\dot{\psi}_0 k_6 - \\ & - x_4^2 \dot{\psi}_0^2 k_6 + x_3 2\dot{\psi}_0 (k_5 - k_6) + x_4 (2\dot{\psi}_0^2 k_6 - k_3) - K_4 \end{aligned} \quad (2.13)$$

3. Построение ляпуновской функции. Ляпуновскую функцию V переменных x_i ищем в виде линейной связки первых интегралов (2.11), (2.12), (2.13) уравнений возмущенного движения. При этом целесообразно ввести новую переменную x_5 через

$$x_5^2 = 2x_4 - x_4^2 = 1 - u^2 > 0 \quad (3.1)$$

Вводя новую постоянную K_0 , можно переписать (3.1) в виде:

$$x_4^2 + x_5^2 - 2x_4 = K_0 = 0 \quad (3.2)$$

Теперь построим ляпуновскую функцию V в виде

$$V = K_4 + \alpha_1 (K_2 - K_1) + \alpha_2 K_0 + \alpha_3 R^2 \quad (3.3)$$

с постоянными $\alpha_1, \alpha_2, \alpha_3$, величины которых можем еще произвольно выбирать. Производная по времени функции V тождественно исчезает, так как (3.4) состоит только из постоянных. Если мы можем найти условия, при которых V определенно-положительна, тогда по теореме Ляпунова найдены достаточные условия устойчивости движений исследуемой системы.

После подстановки (2.11)–(2.13) и (3.2) в (3.3) имеем

$$\begin{aligned} V = & x_1^2 + x_2^2 \alpha_3 + x_3^2 (\alpha_3 + k_5 - k_6) + x_4^2 (\alpha_2 + \alpha_3 \dot{\psi}_0^2) + \\ & + x_5^2 (\dot{\psi}_0^2 k_6 + \alpha_1 \dot{\psi}_0 k_6 + \alpha_2) + x_2 x_3 2\alpha_3 - x_2 x_4 2\dot{\psi}_0 \alpha_3 - \\ & - x_3 x_4 2\alpha_3 \dot{\psi}_0 + x_3 (2\dot{\psi}_0 + \alpha_1) (k_5 - k_6) - x_4 (k_3 + \alpha_1 k_1 + 2\alpha_2) + \\ & + x_3 x_4^2 2\dot{\psi}_0 \alpha_3 - x_3^2 x_4 2\alpha_3 + x_3 x_5^2 (2\dot{\psi}_0 k_6 + \alpha_1 k_6) - \\ & - x_2 x_3 x_4 2\alpha_3 + x_3^2 x_4^2 \alpha_3 + x_3^2 x_5^2 k_6 \end{aligned} \quad (3.4)$$

Линейные члены этого выражения превращаются в нуль, если

$$\alpha_1 = -2\dot{\psi}_0, \quad \alpha_2 = \dot{\psi}_0 k_1 - \frac{1}{2} k_3 \quad (3.5)$$

Ляпуновская функция (3.4) тогда переходит в

$$\begin{aligned} V = & x_1^2 + (x_2 + x_3)^2 \alpha_3 + x_3^2 (k_5 - k_6) + x_4^2 (\dot{\psi}_0 k_1 - \frac{1}{2} k_3 + \alpha_3 \dot{\psi}_0^2) + \\ & + x_5^2 (\dot{\psi}_0 k_1 - \frac{1}{2} k_3 - \dot{\psi}_0^2 k_6 - (x_2 + x_3) x_4 2\dot{\psi}_0 \alpha_3 + \\ & + [x_3 x_4^2 2\dot{\psi}_0 \alpha_3 - x_3^2 x_4 2\alpha_3 - x_2 x_3 x_4 2\alpha_3 + x_3^2 x_4^2 \alpha_3 + x_3^2 x_5^2 k_6] \end{aligned} \quad (3.6)$$

Функция V , таким образом, состоит из квадратичной формы переменных x_i и членов третьего и четвертого порядков.

Квадратичная часть будет определенно-положительной при выполнении следующих неравенств:

$$\alpha_3 > 0, \quad k_5 - k_6 > 0, \quad \dot{\psi}_0 k_1 - \frac{1}{2} k_3 > 0, \quad \dot{\psi}_0 k_1 - \frac{1}{2} k_3 - \dot{\psi}_0^2 k_6 > 0 \quad (3.7)$$

Эти условия не только гарантируют положительные значения для множителей чисто квадратичных членов, но и выполнение неравенства Сильвестера для квадратичной формы переменных $x_2 + x_3$ и x_4 :

$$\begin{vmatrix} \alpha_3 & \dot{\psi}_0 \alpha_3 \\ \dot{\psi}_0 \alpha_3 & (\dot{\psi}_0 k_1 - \frac{1}{2} k_3 + \alpha_3 \dot{\psi}_0^2) \end{vmatrix} = \alpha_3 (\dot{\psi}_0 k_1 - \frac{1}{2} k_3) > 0 \quad (3.8)$$

Первое условие (3.7) можем всегда выполнить выбором постоянной α_3 ; второе условие (3.7) выполняется в силу (2.5), так как $k_6 > 0$; третье условие (3.7), очевидно, выполнено, если выполняется последнее условие (3.7). Таким образом, (3.7) является достаточным условием устойчивости вертикального положения оси гироскопа по отношению к переменным $\vartheta, \dot{\vartheta}, \dot{\varphi}, \dot{\psi}$.

4. Условия устойчивости. Неравенство (3.8) можно рассматривать определяющим уравнением для допускаемых значений величины $\dot{\psi}_0$. Границы допускаемой области следующие:

$$\begin{cases} \dot{\psi}_{01} \\ \dot{\psi}_{02} \end{cases} = \frac{k_1}{2k_6} \left[1 \pm \sqrt{1 - \frac{2k_3 k_6}{k_1^2}} \right] \quad (4.1)$$

или с первоначальными обозначениями

$$\begin{cases} \dot{\psi}_{01} \\ \dot{\psi}_{02} \end{cases} = \frac{C_1 r_0}{2(A_1 + B_2 - C_3)} \left[1 \pm \sqrt{1 - \frac{4mgs(A_1 + B_2 - C_2)}{C_1^2 r_0^2}} \right] \quad (4.2)$$

Решения действительны и, следовательно, соответствуют реальным физическим движениям, если имеет место неравенство

$$C_1^2 r_0^2 > 4mgs(A_1 + B_2 - C_2) \quad (4.3)$$

Из этого выражения прямо видно, что (4.3) с $B_2 = C_2 = 0$ переходит в знакомое условие устойчивости в случае Лагранжа. Но если это условие необходимо и достаточно для устойчивости гироскопа Лагранжа, то оно только необходимое условие для гироскопа в кардановом подвесе. Чтобы имела место устойчивость, надо еще удовлетворить условию

$$\dot{\psi}_{02} \leq \dot{\psi}_0 \leq \dot{\psi}_{01} \quad (4.4)$$

Скорость, с которой кардановая система вращается при вертикальном положении оси ротора, является решающим фактором для устойчивости гироскопа в кардановом подвесе. Этот результат физически понятен, учитывая, что в случае Лагранжа величины ψ и $\dot{\psi}$ — неопределенные при вертикальном положении оси ротора. Линия узлов и ее азимутальная скорость вращения в случае Лагранжа — только расчетные величины. Но в случае гироскопа в кардановом подвесе угол ψ имеет реальное значение потому, что он определяет движения кардановой системы.

Если предполагаем $r_0 > 0$ (без ограничения общности наших рассуждений), тогда получаем для случая «стоящего гироскопа» ($s > 0$)

$$0 < \dot{\psi}_{02} < \dot{\psi}_{01}$$

Следовательно, стоящий гироскоп в кардановом подвесе может терять устойчивость без начального толчка на кардановое кольцо в направлении собственного вращения ротора. Наоборот, получаем для «висящего гироскопа» ($s < 0$)

$$\dot{\psi}_{02} < 0 < \dot{\psi}_{01}$$

В этом случае движение с $\dot{\psi}_0 = 0$ устойчиво. В случае Лагранжа висящий гироскоп всегда устойчив, но висящий гироскоп в кардановом подвесе может терять устойчивость, если ему дается толчок против направления собственного вращения больше $|\dot{\psi}_{02}|$, или толчок в направлении собственного вращения больше $|\dot{\psi}_{01}|$; доказательство неустойчивости движения в этих случаях здесь не рассматривается.

Влияние величины $\dot{\psi}_0$ на устойчивость можно легко демонстрировать при помощи удобных моделей. Мы хотим еще отметить, что граничные значения (4.2) для скорости азимутального вращения соответствуют скоростям, которые получаются для «регулярной прецессии» тяжелого гироскопа в кардановом подвесе, если сделается переход $\vartheta \rightarrow 0$.

Поступила 14 IX 1957

ЛИТЕРАТУРА

1. Ч е т а е в Н. Г. Об устойчивости вращения твердого тела с одной неподвижной точкой в случае Лагранжа. ПММ, т. XVIII, вып. 1, 1954, стр. 123—124.
2. Р у м я н ц е в В. В. Об устойчивости вращения твердого тела с одной неподвижной точкой в случае С. В. Ковалевской. ПММ, т. XVIII, вып. 6, 1954, стр. 457—458.
3. Н и к о л а и Е. Л. О движении уравновешенного гироскопа в кардановом подвесе. ПММ, т. III, вып. 4, 1939, стр. 3—34.