
ОПТИМАЛЬНОЕ УПРАВЛЕНИЕ

УДК 531.53

**ОПТИМАЛЬНЫЙ ПО БЫСТРОДЕЙСТВИЮ ПОВОРОТ
ПРУЖИННОГО МАЯТНИКА**

© 2023 г. О. Р. Каюмов

Филиал ОмГПУ, г. Тара, Россия

e-mail: Oleg_Kayumov@mail.ru

Поступила в редакцию 11.11.2022 г.

После доработки 22.03.2023 г.

Принята к публикации 03.04.2023 г.

Рассматривается задача оптимального по быстродействию поворота системы с двумя степенями свободы в виде материальной точки на пружине, совершающей колебания вдоль жесткого невесомого стержня, который вращается в горизонтальной плоскости. Внешний управляемый момент приложен к оси вращения стержня и ограничен по модулю, трение отсутствует. Решается задача наибыстрейшего поворота стержня на заданный угол из состояния покоя с гашением колебаний. Особенность нелинейной системы в том, что ее линеаризованная (в окрестности состояния покоя) модель не является управляемой.

DOI: 10.31857/S000233882304008X, EDN: OCTKLK

Введение. Приведем систему, где материальная точка массы m может скользить вдоль горизонтального жесткого невесомого стержня, вращающегося под действием внешнего момента M с заданным ограничением $|M| \leq M_0$ (рис. 1). Линейная пружина, соединяющая материальную точку с осью вращения, имеет коэффициент упругости k и длину l в ненапряженном состоянии. Полагаем, что кинематические ограничения на точку не наложены (устранены конструктивно), а трение отсутствует.

Пусть ϕ – угол поворота стержня, y – деформация пружины, K – кинетический момент системы. Тогда ее дифференциальные уравнения движения имеют вид

$$m\ddot{y} + ky = m(l + y)\dot{\phi}^2, \quad m(l + y)^2\dot{\phi} = K, \quad \dot{K} = M.$$

Анализ поведения такой модели может на качественном уровне прояснить характерные закономерности динамики более сложных конструкций, например, в задачах ориентации космических аппаратов с нежесткими элементами, управления их прецизионными поворотными платформами и т.д. Этой тематике посвящено много работ, в том числе, в последние годы [1, 2]. Известную трудность представляет поиск управления, оптимального по быстродействию. Здесь

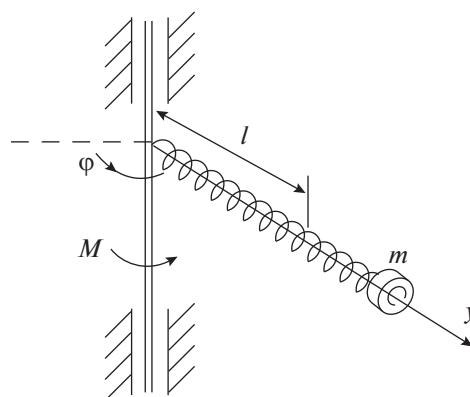


Рис. 1. Поворот пружинного маятника.

основным подходом является применение принципа максимума Понтрягина [3], поэтому поиск управлений осуществляется в классе кусочно-постоянных функций. В системе с одной степенью свободы и в многомерной линейной системе, для которой сопряженная система имеет линейно независимые решения, особые управления (равносильные бесконечно быстрым переключениям) невозможны. В нелинейных объектах, где количество управляющих воздействий равно числу степеней свободы, особые оптимальные управления давно обнаружены [4, 5] численными экспериментами. Их можно было объяснить избыточностью ресурсов. Например, когда внешний момент вращает составной механизм, то вспомогательный момент в сочленении не обязан быть максимальным, чтобы поддерживать конфигурацию с малым суммарным моментом инерции относительно оси вращения. Напротив, для системы с двумя степенями свободы и одним управлением появление особых режимов [6] не было ожидаемым. Но их наличие прояснило, в общем случае, практическую невозможность аналитического решения задачи оптимального быстродействия, например, путем склеивания участков траекторий с постоянными значениями управлений. Применение численных методов здесь оказалось неизбежным, что вполне относится к рассматриваемому механизму (рис. 1).

1. Свойства управляемости объекта. Вводя безразмерные переменные $x_1 = y/l$, $\omega = l\sqrt{k/M_0}$, $u = M/M_0$, $p = K/(l\sqrt{mM_0})$ и время $t' = t\sqrt{M_0}/(l\sqrt{m})$, приведем уравнения движения системы (рис. 1) к нормальной форме:

$$\dot{x}_1 = x_2, \quad \dot{x}_2 = -\omega^2 x_1 + \frac{p^2}{(1+x_1)^3}, \quad \dot{\phi} = \frac{p}{(1+x_1)^2}, \quad \dot{p} = u, \quad |u| \leq 1. \quad (1.1)$$

Обозначим вектор состояния $\mathbf{q} = (x_1, x_2, \phi, p)^T$. Тогда в окрестности точки $(0, 0, 0, 0)^T$ линеаризованная система будет неуправляемой, поскольку она распадается на две независимые подсистемы. Тем не менее, имеет место следующее свойство.

З а м е ч а н и е 1. Нелинейная система (1.1) является глобально управляемой, т.е. может быть переведена из любого начального состояния \mathbf{q}_0 в любое требуемое состояние \mathbf{q}_f за конечное время.

Это можно показать способом, предложенным в [7], поскольку объект (рис. 1) допускает при $u \equiv 0$ стационарное вращение:

$$x_1 \equiv x_0, \quad x_2 \equiv 0, \quad p \equiv p_0, \quad \phi = \Omega t + \phi_0. \quad (1.2)$$

Здесь величина $x_0 > 0$ берется произвольно, а к ней вычисляются соответствующие значения $p_0 = \omega(1+x_0)\sqrt{x_0(1+x_0)}$, $\Omega = \omega\sqrt{x_0/(1+x_0)}$.

Введем вектор $z = (z_1, z_2, z_3)^T$, где $z_1 = x_1 - x_0$, $z_2 = \dot{z}_1$, $z_3 = p - p_0$. В линейном приближении в окрестности состояния $z = 0$ система примет вид

$$\dot{z} = Az + bu, \quad A = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 \\ h_1 & 0 & h_2 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}, \quad b = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 1 \end{bmatrix},$$

где $h_1 = -\omega^2 - 3p_0^2/(1+x_0)^4$, $h_2 = 2p_0/(1+x_0)^3 \neq 0$.

Так как $\det[b, Ab, A^2b] = -h_2^2 \neq 0$, то по критерию Калмана [8] система (1.1) локально управляема в окрестности положения относительного покоя (1.2). При этом систему (1.1) можно перевести из любого начального состояния \mathbf{q}_0 в любую ϵ – окрестность многообразия (1.2) за конечное время.

Действительно, используя приведенную (с учетом переносной силы инерции) потенциальную энергию

$$B(x_1) = \frac{1}{2}\omega^2 x_1^2 - \frac{1}{2}\Omega^2(1+x_1)^2,$$

составим функцию Ляпунова

$$V = \frac{1}{2}\left(\frac{p}{1+x_1} - \Omega(1+x_1)\right)^2 + \frac{1}{2}x_2^2 + B(x_1) - B(x_0).$$

Можно показать (подробности опускаем), что функция $(B(x_1) - B(x_0))$ – положительно-определенная бесконечно большая [9]. При этом выполняется соотношение $V = E - p\Omega$, где E – полная энергия системы. Поэтому производная вдоль векторного поля системы (1.1) имеет вид

$$\frac{dV}{dt} = (\phi - \Omega)u.$$

Выбирая допустимое управление из условия $\text{sign}u = \text{sign}(\Omega - \phi)$, получим $\dot{V} \leq 0$, причем тождество $\dot{V} \equiv 0$ возможно только в состоянии относительного покоя (1.2). Согласно утверждению из [7], этих свойств достаточно для глобальной управляемости системы (1.1), поскольку из любого начального состояния q_0 ее можно за конечное время перевести в состояние (1.2), а с учетом симметрии относительно обращения времени $t \rightarrow -t$ из состояния (1.2) можно попасть в любую точку q_f четырехмерного фазового пространства, что и требовалось.

2. Постановка задачи и тривиальные оптимальные режимы. Далее рассмотрим задачу оптимального по быстродействию поворота системы (1.1), предварительно введя удобное начало отсчета для угла ϕ . Полагая, что требуемому повороту соответствует дуга 2α , назначим в середине этой дуги нулевое значение координаты ϕ . Аналогичную “удвоенную” запись введем и для искомого общего времени $2T$ движения системы, что придаст краевым условиям симметричный вид.

Задача оптимального быстродействия формулируется следующим образом: требуется определить управление $u(t)$, $t \in [0, 2T]$, переводящее систему (1.1) из состояния

$$\phi_0(0) = -\alpha, \quad x_1(0) = x_2(0) = p(0) = 0 \quad (2.1)$$

за наименьшее время $2T$ (заранее неизвестное) в состояние

$$\phi_0(2T) = \alpha, \quad x_1(2T) = x_2(2T) = p(2T) = 0. \quad (2.2)$$

Используя принцип максимума Понтрягина, составим гамильтониан

$$H = \lambda_1 x_2 + \lambda_2 \left(-\omega^2 x_1 + \frac{p^2}{(1+x_1)^3} \right) + \lambda_3 \frac{p}{(1+x_1)^2} + \lambda_4 u.$$

Тогда оптимальное управление получит вид

$$u = \text{sign}(\lambda_4), \quad (2.3)$$

где сопряженные переменные должны удовлетворять уравнениям

$$\dot{\lambda}_1 = \lambda_2 \left(\omega^2 + \frac{3p^2}{(1+x_1)^4} \right) + \frac{2\lambda_3 p}{(1+x_1)^3}, \quad \dot{\lambda}_2 = -\lambda_1, \quad \dot{\lambda}_3 = 0, \quad \dot{\lambda}_4 = -\frac{2\lambda_2 p}{(1+x_1)^3} - \frac{\lambda_3}{(1+x_1)^2}. \quad (2.4)$$

Ввиду однородности сопряженной системы (2.4) ее решения задаются с точностью до ненулевого сомножителя. Поэтому далее без уменьшения общности положим $\lambda_3 \equiv 1$.

В силу замечания 1, искомое оптимальное управление существует.

Замечание 2. В задаче (1.1), (2.1)–(2.4) записанное в смещенном времени $\tilde{t} = t - T$, $\tilde{t} \in [-T, T]$, оптимальное управление $u(\tilde{t})$, а также решения $\phi(\tilde{t})$, $x_2(\tilde{t})$, $\lambda_1(\tilde{t})$, $\lambda_4(\tilde{t})$ будут нечетными функциями, а $x_1(\tilde{t})$, $p(\tilde{t})$, $\lambda_2(\tilde{t})$ – четными функциями.

Для доказательства достаточно убедиться, что в новом времени \tilde{t} все соотношения (1.1), (2.1)–(2.4) инвариантны относительно замены $\tilde{t} \rightarrow -\tilde{t}$, $u \rightarrow -u$, $\phi \rightarrow -\phi$, $x_2 \rightarrow -x_2$, $\lambda_1 \rightarrow -\lambda_1$, $\lambda_4 \rightarrow -\lambda_4$ при неизменных x_1 , p , λ_2 .

Из замечания 2 вытекают соотношения

$$u(T) = \phi(T) = x_2(T) = \lambda_1(T) = \lambda_4(T) = 0, \quad (2.5)$$

характеризующие состояние системы в конце оптимальной полутраектории.

Далее поставленную задачу быстродействия будем рассматривать для взаимной вариационной задачи на максимум угла поворота 2α при заданном времени $2T$, исследуя эволюцию функций оптимального управления $u(t)$, $t \in [0, 2T]$ с изменением параметра T .

На рис. 2 для случая $\omega = 2$ в системе (1.1) на плоскости (x_1, x_2) показана фазовая кривая, выходящая из точки $(0, 0)$ при постоянном управлении $u = 1$. Для краткости эту кривую будем

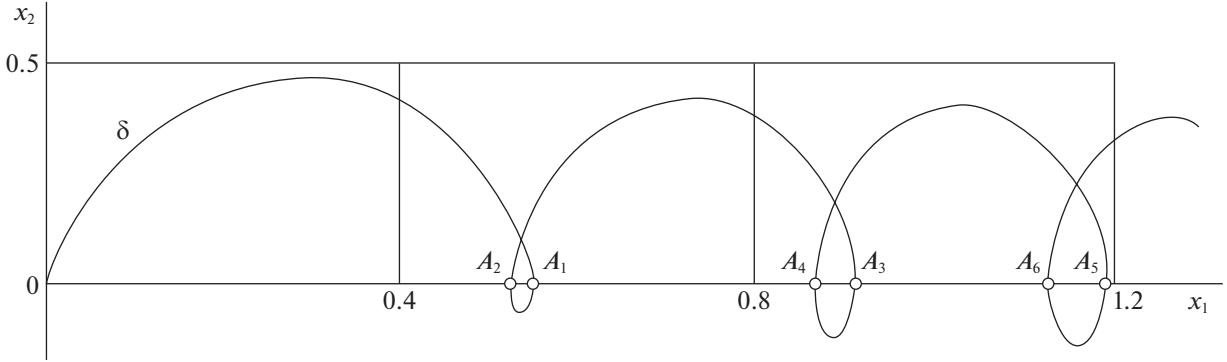


Рис. 2. Фазовая кривая системы (1.1) при \$u = 1\$

называть линией δ . Последовательные точки пересечения линии δ с осью Ox_1 обозначим A_i , $i=1, 2, 3, \dots$, где i — это номер пересечения, а соответствующие им значения времени будут T_i , $i = 1, 2, 3, \dots$

Любая из точек A_i , $i = 1, 2, 3, \dots$, может служить концом оптимальной полутраектории. Меняя в этот момент времени $t = T_i$ управление на $u = -1$, получим вторую полутраекторию, симметричную первой относительно оси Ox_1 , согласно замечанию 2. Она завершится в точке $(0, 0)$ в момент времени $t = 2T_i$. Можно показать, что такой режим из двух этапов

$$u(t) = 1 \quad \text{при} \quad t \in (0, T_i], \quad u(t) = -1 \quad \text{при} \quad t \in (T_i, 2T_i] \quad (2.6)$$

удовлетворяет не только краевым условиям (2.1), (2.2), но и сопряженной системе (2.4). Соответствующие решения $\lambda_j(t)$, $j = \overline{1, 4}$, можно получить численно, интегрируя систему (1.1), (2.4) в обратном времени из состояния $x_j(T_i)$, $j = \overline{1, 4}$, при условии $\lambda_1(T_i) = \lambda_4(T_i) = 0$. Параметр $\lambda_2(T_i)$ подбирается так, чтобы в процессе интегрирования функция $\lambda_4(t)$ сохраняла свой знак. Такой оптимальный режим (2.6) из двух этапов (“разгон” и “торможение”) далее назовем “тривиальным”. Его существование обусловлено лишь наличием пересечения линии δ с осью Ox_1 . Численный анализ показывает, что чем меньше значение ω , тем больших размеров (и длительности) участок в виде арки OA_i (рис. 2). При больших ω форма линии δ меняется: сначала в верхней полуплоскости фазовая кривая совершил несколько колебаний, прежде чем заденет ось Ox_1 . Чем больше ω , тем больше будет таких колебаний (и тем меньше их амплитуды). При этом “среднее за период” значение величины $x_2(t)$ постепенно убывает, так что линия δ пересечется с осью Ox_1 .

На рис. 2 для случая $\omega = 2$ имеем оптимальные тривиальные полутраектории OA_1 ($T_1 \approx 2.533906$), OA_2 ($T_2 \approx 3.040895$), OA_3 ($T_3 \approx 4.569222$), OA_4 ($T_4 \approx 5.184146$) и т.д. Для остальных оптимальных режимов изображающая точка на плоскости (x_1, x_2) тоже выходит из $(0, 0)$ по линии δ , но затем в некоторый момент времени сходит с нее при переключении управления. Каждая оптимальная полутраектория, согласно условию (2.5), должна завершаться на оси Ox_1 .

3. Анализ движений упрощенной системы в малой окрестности начального состояния. Отдельно рассмотрим оптимальное поведение объекта при повороте на малый угол 2α . Как было отмечено выше, в малой окрестности нуля линеаризация уравнений (1.1) порождает неуправляемую систему. Поэтому вместо линейного приближения (фактически вырожденного), рассмотрим нелинейное:

$$\dot{x}_1 = x_2, \quad \dot{x}_2 = -\omega^2 x_1 + p^2, \quad \phi = p, \quad \dot{p} = u, \quad |u| \leq 1, \quad (3.1)$$

полагая его качественно близким к исходной системе (1.1) при малых значениях переменных.

Для такой модели в задаче оптимального быстродействия (2.1), (2.2) вид управления (2.3) и условия (2.5) остаются прежними, но упрощается гамильтониан $H = \lambda_1 x_2 + \lambda_2 (-\omega^2 x_1 + p^2) + \lambda_3 p + \lambda_4 u$ и сопряженная система

$$\dot{\lambda}_1 = \omega^2 \lambda_2, \quad \dot{\lambda}_2 = -\lambda_1, \quad \dot{\lambda}_3 = 0, \quad \dot{\lambda}_4 = -2\lambda_2 p - \lambda_3. \quad (3.2)$$

Решения первых трех уравнений с учетом замечания 2 можно записать в виде

$$\lambda_1(t) = c_1 \sin \omega(t - T), \quad \lambda_2(t) = \frac{c_1}{\omega} \cos \omega(t - T), \quad \lambda_3 \equiv 1, \quad (3.3)$$

где T – длительность полутраектории, константа интегрирования c_1 подлежит уточнению.

Если предположить, что функция оптимального управления (2.3) кусочно-постоянная с конечным числом моментов переключения, то четвертое уравнение (3.2) легко интегрируется на участках постоянства управления. При заданном значении T с учетом соотношений (2.5) выводится (подробности опускаем) система двух нелинейных неравенств (относительно параметров ω и τ_1), выполнение которых гарантирует, что управление с тремя переключениями в моменты τ_1 , T , $2T - \tau_1$ удовлетворяет необходимым условиям оптимальности в форме (2.3), (3.2). Расчеты показывают, что для случая $\omega = 2$ эти режимы реализуются, когда $\tau_1 > \tau_c$, где критическому значению $\tau_c \approx 1.3654$ соответствует время $T_c \approx 2.120637$. Для меньших параметров T оптимальное управление составится следующим образом

$$u(t) = \begin{cases} +1, & t \in (0, \tau_1], \\ -1, & t \in (\tau_1, \tau_2], \\ u_0(t), & t \in (\tau_2, T], \end{cases} \quad (3.4)$$

где $u_0(t)$ – особое управление, порождаемое условием $\lambda_4(t) \equiv 0$. Соответствующие решения системы (3.1), (3.2) (с учетом (3.3)) на каждом из трех этапов можно выписать в явной форме.

Этап 1. При $u(t) = 1$, $t \in (0, \tau_1]$, получим $p(t) = t$,

$$\begin{aligned} x_1(t) &= \frac{2}{\omega^4} (\cos \omega t - 1) + \frac{t^2}{\omega^2}, & x_2(t) &= \frac{-2}{\omega^3} \sin \omega t + \frac{2t}{\omega^2}, \\ \lambda_4(t) &= \frac{-2c_1}{\omega^3} [\omega t \sin \omega(t - T) + \cos \omega(t - T)] - t + c_2. \end{aligned}$$

Этап 2. При $u(t) = -1$, $t \in (\tau_1, \tau_2]$, находим $p(t) = 2\tau_1 - t$,

$$\begin{aligned} x_1(t) &= \frac{2}{\omega^4} (\cos \omega t - 1) + \frac{4\tau_1}{\omega^3} \sin \omega(t - \tau_1) + \frac{(t - 2\tau_1)^2}{\omega^2}, \\ x_2(t) &= \frac{-2}{\omega^3} \sin \omega t + \frac{4\tau_1}{\omega^2} \cos \omega(t - \tau_1) + \frac{2(t - 2\tau_1)}{\omega^2}, \\ \lambda_4(t) &= \frac{-2c_1}{\omega^3} [(2\tau_1 - t)\omega \sin \omega(t - T) - \cos \omega(t - T)] - t + c_3. \end{aligned} \quad (3.5)$$

Поскольку функция (3.5) должна удовлетворить начальному $\lambda_4(\tau_1) = 0$ и конечному $\lambda_4(\tau_2) = 0$ условиям, то из них можно исключить константу c_3 и выразить c_1 :

$$c_1 = \frac{(\tau_2 - \tau_1)\omega^3/2}{\tau_1 \omega \sin \omega(\tau_1 - T) - (2\tau_1 - \tau_2)\omega \sin \omega(\tau_2 - T) + \cos \omega(\tau_2 - T) - \cos \omega(\tau_1 - T)}. \quad (3.6)$$

Этап 3. При $t \in (\tau_2, T]$ особое управление $u_0(t)$ определяется из условия $\lambda_4(t) \equiv 0$. Тождественное равенство нулю первой и второй производных функции $\lambda_4(t)$ по времени в силу соотношений (3.1), (3.2) даст

$$-2\lambda_2 p - \lambda_3 = 0, \quad -2\lambda_2 u + 2p\lambda_1 = 0, \quad (3.7)$$

откуда (с учетом (3.3)) получим

$$u_0(t) = p \omega \operatorname{tg} \omega(t - T). \quad (3.8)$$

Эта функция особого управления сохраняет смысл, если ее значения не нарушают ограничений $|u| \leq 1$. Необходимое условие оптимальности особого управления определяется неравенством Келли [10], которое в нашем случае можно представить в форме

$$p = -\frac{1}{2\lambda_2} \geq 0. \quad (3.9)$$

Поскольку $\dot{p} = u$, то из (3.8) следует уравнение

$$\dot{p} = p\omega \operatorname{tg}\omega(t - T), \quad (3.10)$$

которое с учетом начального условия $p(\tau_2) = 2\tau_1 - \tau_2$ имеет решение

$$p(t) = \frac{(2\tau_1 - \tau_2)\cos\omega(\tau_2 - T)}{\cos\omega(t - T)}, \quad t \in (\tau_2, T]. \quad (3.11)$$

Подставляя эту функцию во второе уравнение системы (3.1), а также используя значения $x_1(\tau_2)$ и $x_2(\tau_2)$ в конце этапа 2, можно найти в явном виде функцию

$$\begin{aligned} x_2(t) &= \frac{1}{\omega^3} [c_4 \sin\omega(\tau_2 - t) + c_5 \cos\omega(\tau_2 - t)] + f(t), \\ f(t) &= \frac{A}{\omega^3} [\eta(t) \cos\omega(t - T) + \operatorname{tg}\omega(t - T)], \\ A &= [(2\tau_1 - \tau_2)\omega \cos\omega(\tau_2 - T)]^2, \quad \eta(t) = \frac{1}{2} \ln \left| \operatorname{tg} \left[\frac{\pi}{4} + \frac{\omega}{2}(t - T) \right] \right|. \end{aligned} \quad (3.12)$$

Константы интегрирования имеют вид

$$c_4 = 2(\cos\omega\tau_2 - 1) + 4\tau_1\omega \sin\omega(\tau_2 - \tau_1) + \omega^2(\tau_2 - 2\tau_1)^2 + A[1 - \eta(\tau_2) \sin\omega(\tau_2 - T)], \quad (3.13)$$

$$c_5 = -2\sin\omega\tau_2 + 4\tau_1\omega \cos\omega(\tau_2 - \tau_1) + 2\omega(\tau_2 - 2\tau_1) - A[\eta(\tau_2) \cos\omega(\tau_2 - T) + \operatorname{tg}\omega(\tau_2 - T)].$$

Из условия $x_2(T) = 0$ с учетом $f(T) = 0$ следует соотношение

$$c_4 \sin\omega(\tau_2 - T) + c_5 \cos\omega(\tau_2 - T) = 0, \quad (3.14)$$

связывающее между собой значения τ_1 , τ_2 , T . Еще одно соотношение для этих величин можно получить, подставляя выражение (3.11) в (3.9) с учетом (3.3), откуда вытекает

$$c_1 = \frac{-\omega}{2(2\tau_1 - \tau_2)\cos\omega(\tau_2 - T)}. \quad (3.15)$$

Приравнивая (3.6) и (3.15), получим

$$\begin{aligned} \tau_1\omega \sin\omega(T - \tau_1) - (2\tau_1 - \tau_2)\omega \sin\omega(T - \tau_2) - \cos\omega(T - \tau_2) + \cos\omega(T - \tau_1) &= \\ = (\tau_2 - \tau_1)(2\tau_1 - \tau_2)\omega^2 \cos\omega(T - \tau_2). \end{aligned} \quad (3.16)$$

Для построения на плоскости (x_1, x_2) фазовых кривых, отвечающих трехэтапному управлению (3.4), достаточно для каждого конкретного значения τ_1 (из диапазона $0 < \tau_1 < \tau_c$) решить систему уравнений (3.13), (3.14) и (3.16), находя корни τ_2 , T , удовлетворяющие условию $T > \tau_2 > \tau_1$. На рис. 3 показаны соответствующие оптимальные полутраектории системы (3.1) при $\omega = 2$. Изображающая точка движется из пункта $(0, 0)$ при $u(t) = 1$, $t \in (0, \tau_1]$, по линии δ вдоль дуги OJ_1 (этап 1), затем вдоль дуги J_1J_2 при $u(t) = -1$, $t \in (\tau_1, \tau_2]$ (этап 2), затем вдоль дуги J_2J_3 , $t \in (\tau_2, T]$ (этап 3), при действии особого управления (3.8). На линии δ для каждой фазовой кривой отмечены численные значения параметров τ_1 первого переключения управления; изображенной точке J_1 соответствует $\tau_1 = 0.9$.

Завершающие полутраектории (на рис. 3 не показаны) симметричны начальным относительно оси Ox_1 и приходят в точку $(0, 0)$, причем на каждом из трех этапов функция управления — противоположного знака. Область особых режимов на рис. 3 отделена пунктиром, а внутри этой области показаны линии с равными значениями особых управлений. В конце каждой фазовой

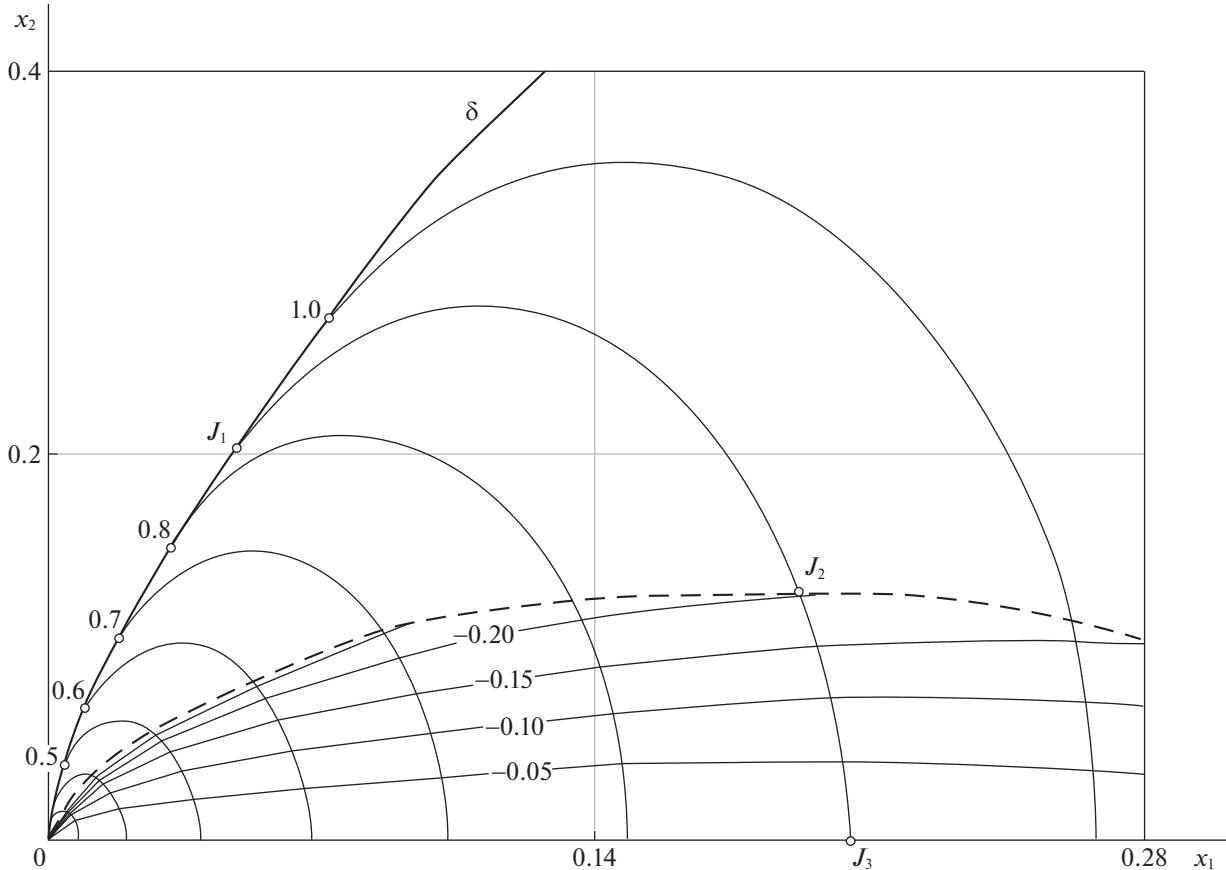


Рис. 3. Оптимальные фазовые кривые системы (3.1)

кривой имеем значение $u_0(T) = 0$, что согласуется с условием $\lambda_1(T) = 0$ в соответствии с формулой (3.7).

Поскольку в области особых режимов неравенство (3.9) выполнено, то необходимые условия оптимальности обеспечены реализуемостью движений в силу уравнений (2.3) и (3.2). Эта реализуемость обусловлена возможностью для каждого значения τ_1 (из диапазона $0 < \tau_1 < \tau_c$) найти корни τ_2 , T системы уравнений (3.13), (3.14) и (3.16).

В использованном алгоритме с уменьшением назначаемого параметра τ_1 убывали соответствующие величины τ_2 , T . Особый интерес (в связи с вырожденностью линеаризации для системы (3.1)) представляет предельный случай, когда $\tau_1 \rightarrow 0$. В силу ограниченности функции $p(t)$ в формуле (3.11) знаменатель не обращается в нуль, поэтому на этапе особого режима функция $p(t)$ не меняет знак. Отсюда (с учетом (3.9)) следуют соотношения $2\tau_1 - \tau_2 > 0$ и $\omega(T - \tau_2) < \pi/2$. При достаточно малых τ_1 и τ_2 , когда становятся приемлемыми приближения $\cos\omega(T - \tau_2) \approx \cos\omega T + \omega\tau_2 \sin\omega T$ и т.п., соотношение (3.16) с сохранением компонент второго порядка малости приобретает вид

$$-\cos\omega T(\tau_2 - \tau_1)^2 = (\tau_2 - \tau_1)(2\tau_1 - \tau_2)(\cos\omega T + \omega\tau_2 \sin\omega T),$$

т.е. величины $\cos\omega T$ и $\cos\omega(T - \tau_2)$ имеют разные знаки. Поскольку $\tau_2 > \tau_1$, то $\operatorname{ctg}\omega T = -\omega\tau_2(2 - \tau_2/\tau_1) < 0$, т.е. $\omega T > \pi/2$. Иначе говоря, при $\tau_2 \rightarrow 0$ (и $\tau_1 \rightarrow 0$) имеем $\operatorname{ctg}\omega T \rightarrow 0$, что означает монотонное приближение (сверху) $T \rightarrow \pi/(2\omega)$. Здесь также можно показать, что в выражении для достигаемой величины угла поворота

$$\varphi(T) = \tau_1^2 - \frac{1}{2}(2\tau_1 - \tau_2)^2 + \int_{\tau_2}^T p(t)dt$$

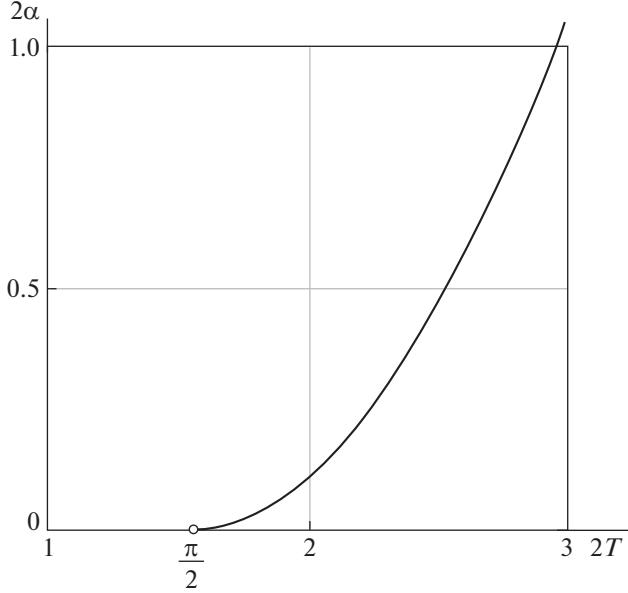


Рис. 4. Зависимость наибольшего угла поворота от времени для системы (3.1)

последнее (интегральное) слагаемое при $\tau_2 \rightarrow 0$ (и $\tau_1 \rightarrow 0$) стремится к нулю, как и первые два слагаемых. Таким образом, в пределе имеем

$$\lim_{\tau_2 \rightarrow 0} T(\tau_2) = \frac{\pi}{2\omega}, \quad \lim_{T \rightarrow \frac{\pi}{2\omega}+0} \varphi(T) = 0. \quad (3.17)$$

Иначе говоря, при сколь угодно малых размерах фазовых кривых, отвечающих условию $\tau_1 \rightarrow 0$ (рис. 3), все они имеют длительность, превосходящую $T = \pi/(2\omega)$. Тем самым обосновано следующее утверждение.

З а м е ч а н и е 3. Для системы (3.1) в задаче быстродействия (2.1), (2.2) в форме взаимной вариационной задачи (на отыскание наибольшего значения 2α при задаваемом $2T$):

- 1) решения не существует при $T \in [0, \pi/(2\omega)]$;
- 2) существует критическое значение T_c , такое, что при $T \in (\pi/(2\omega), T_c)$ оптимальное управление имеет трехэтапный вид (3.4).

На рис. 4 показана зависимость 2α от $2T$ для системы (3.1) при $\omega = 2$.

Поскольку упрощенная система (3.1) приближенно описывает поведение исходной системы (1.1) в малой окрестности нуля, то в пределе при $\alpha \rightarrow 0$ в задаче быстродействия (2.1), (2.2) тоже получим $T \rightarrow \pi/(2\omega)$. Говоря в терминах исходных физических переменных, при сколь угодно малом возмущении, выводящем систему (1.1) (рис. 1) из состояния покоя, понадобится времени не менее $\Delta t = \pi\sqrt{m/k}$ с, чтобы с помощью внешнего момента M полностью погасить колебания.

4. Численное решение задачи быстродействия (2.1), (2.2) для системы (1.1). Далее приведем результаты расчетов для системы (1.1) при конкретном значении $\omega = 2$. Задача быстродействия (2.1), (2.2) рассматривалась в форме взаимной вариационной задачи (на отыскание наибольшего угла поворота 2α при задаваемом времени $2T$). Сценарии оптимальных движений отличались для разных диапазонов времени, которые для удобства пронумеруем римскими цифрами. Границами диапазонов оказались ранее упомянутые значения T_i , $i = 1, 2, 3, \dots$, длительностей “тривиальных” оптимальных полутраекторий OA_i , $i = 1, 2, 3, \dots$ (рис. 2).

Диапазон I: $T \in (\pi/(2\omega), T_1)$. Как и для близкой упрощенной системы (3.1), в малой окрестности положения равновесия системы (1.1) оптимальное управление имеет вид (3.4), т.е. после участков с постоянными значениями управления $u = +1$ и $u = -1$ включается особое управление

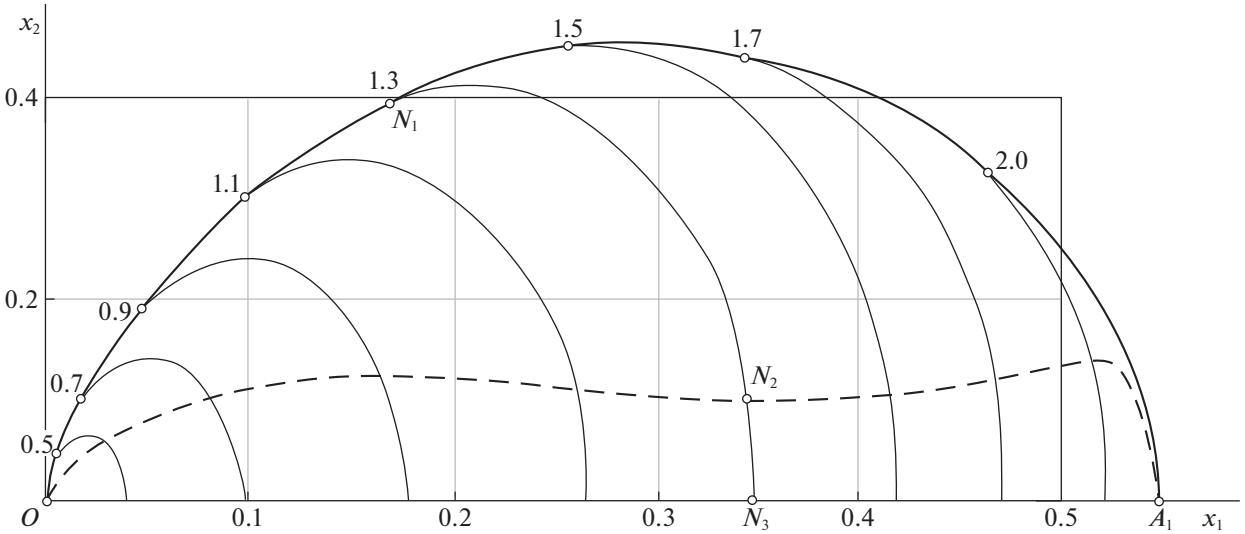


Рис. 5. Оптимальные фазовые кривые системы (1.1) в диапазоне I

$u_0(t)$. Вид этой функции определяется тождеством $\lambda_4(t) \equiv 0$. Приравнивая к нулю его первую и вторую производные по времени в силу уравнений (1.1), получим

$$2\lambda_2 p + 1 + x_1 = 0, \quad -2p\lambda_1 + 2\lambda_2 u + x_2 = 0, \quad (4.1)$$

откуда выводится формула для особого управления

$$u_0(t) = \frac{\lambda_1}{\lambda_2} p - \frac{x_2}{2\lambda_2}. \quad (4.2)$$

Эта функция сохраняет смысл, если ее значения не нарушают ограничений $|u| \leq 1$. Необходимое условие оптимальности особого управления определяется неравенством Келли

$$-\frac{2\lambda_2}{(1+x_1)^3} \geq 0,$$

которое в рассматриваемой области значений $x_1 \geq 0$ в силу соотношений (4.1) приобретает вид

$$p \geq 0. \quad (4.3)$$

В диапазоне I численное решение сопряженной системы осуществлялось по следующему алгоритму. Задается момент времени τ_1 первого переключения управления, для которого ищется оптимальное продолжение траектории из точки с известными координатами $x_1(\tau_1)$, $x_2(\tau_1)$, $\phi(\tau_1)$, $p(\tau_1)$. Поскольку $\lambda_4(\tau_1) = 0$, $\lambda_3 \equiv 1$, то уточнению подлежат лишь значения $\lambda_1(\tau_1)$ и $\lambda_2(\tau_1)$. Они варьируются в два этапа. Сначала для каждого очередного значения $\lambda_2(\tau_1)$ подбирается $\lambda_1(\tau_1)$, чтобы при действии управления $u = -1$ в некоторый момент времени (имеющий смысл τ_2) выполнилось первое из равенств (4.1), т.е. система смогла войти в особый режим и далее двигаться с управлением (4.2). В момент времени (принимаемый далее за T), при котором верно условие $x_2 = 0$, фиксируется значение $\lambda_1(T)$. Затем из множества найденных пар $\lambda_1(\tau_1)$, $\lambda_2(\tau_1)$ выбирается та, при которой обеспечивается дополнительное условие $\lambda_1(T) = 0$. В результате будут выполнены соотношения (2.5), свойственные оптимальным движениям. На рис. 5 на фазовой плоскости (x_1, x_2) показаны найденные оптимальные полутраектории. Типичное движение происходит сначала по дуге ON_1 при $u = +1$, затем по дуге N_1N_2 при $u = -1$. Последний участок N_2N_3 находится в области особых управлений, которая на рис. 5 отделена пунктирной линией.

Диапазон II: $T \in (T_1, T_2)$. Поскольку в конце предыдущего диапазона I точка первого переключения управления на дуге OA_1 приближалась вплотную к пункту A_1 , то из соображений непрерывности можно было бы ожидать, что далее фазовые кривые будут отделяться от линии δ в

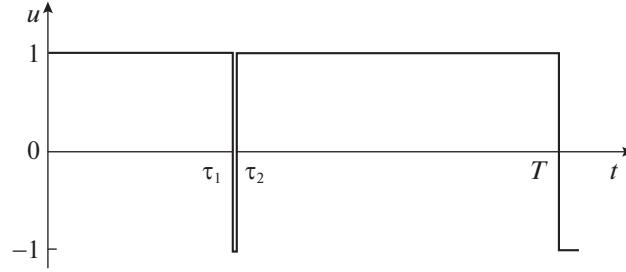
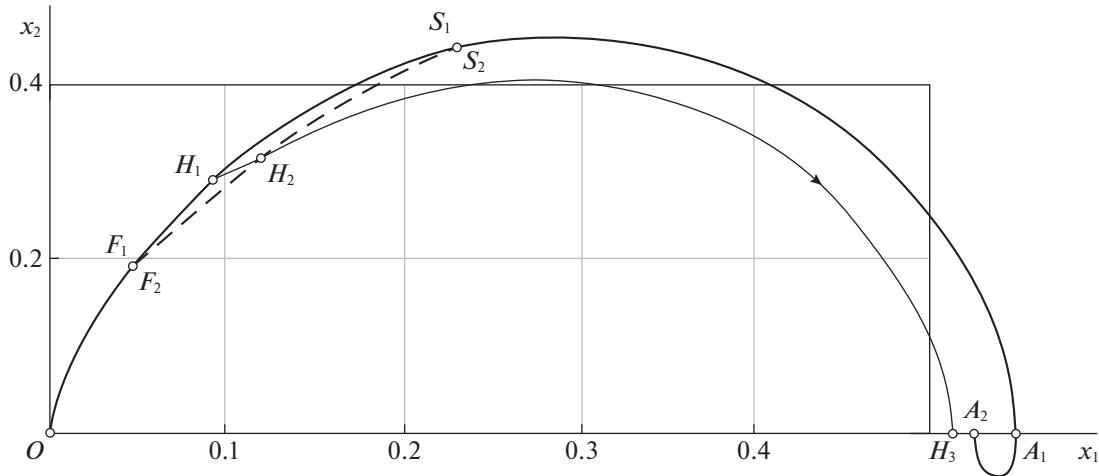
Рис. 6. Эволюция функции управления при $T = T_1$ 

Рис. 7. Оптимальные фазовые кривые системы (1.1) в диапазоне II

точках “петлеобразной” дуги A_1A_2 (рис. 2). Однако анализ показывает, что ни из одной точки этой дуги не существует продолжений, которые завершались бы на оси Ox_1 за время $T \in (T_1, T_2)$. В конце диапазона I на графике функции $u(t)$ оптимального управления параметры τ_1, τ_2, T сблизились до совпадения, дав в итоге режим с одним моментом переключения T . Далее непрерывная эволюция этой функции, как оказалось, происходит за счет “игольчатой вариации”, т.е. путем добавления двух новых скользущих моментов переключения $\tau_2 \rightarrow \tau_1 + 0$ (рис. 6), где $\tau_1 \approx 0.9043$. При таком управлении на фазовой плоскости (x_1, x_2) (рис. 7) изображающая точка из положения F_1 сходит с дуги OA_1 при $u = -1$, но после быстрого второго переключения в точке F_2 продолжает движение при $u = +1$ до оси Ox_1 скользущим образом близко к дуге OA_1 . С дальнейшим увеличением длительности T на графике функции $u(t)$ “зазор” $(\tau_2 - \tau_1)$ растет и смещается вправо. Наибольшая разность $(\tau_2 - \tau_1) \approx 0.052$ достигается при $T_* \approx 2.773$. Это значение T_* является пороговым в том смысле, что при $T \in (T_1, T_*)$ оптимальные фазовые кривые попадают на ось Ox_1 , не заходя в нижнюю полуплоскость, а при $T \in (T_*, T_2)$ кривые имеют завершающий “петлеобразный” фрагмент в нижней полуплоскости, т.е. дважды пересекают ось. На рис. 7 значению T_* соответствует первое переключение при $\tau_1 \approx 1.085$ в точке H_1 , второе — в точке H_2 , после чего полутраектория завершается в точке H_3 . При $T \rightarrow T_2$ вновь $(\tau_2 - \tau_1) \rightarrow 0$, и при $\tau_1 \approx 1.452$ в точке S_1 почти одновременно следует второе переключение в точке S_2 , так что далее изображающая точка движется близко к дуге OA_2 , заходя на ось Ox_1 снизу вдоль “петли” A_1A_2 . Эволюция графика функции $u(t)$ завершается тем, что на нем исчезает “игольчатая вставка”. На рис. 7 пунктирная дуга F_2S_2 является линией второго переключения управления.

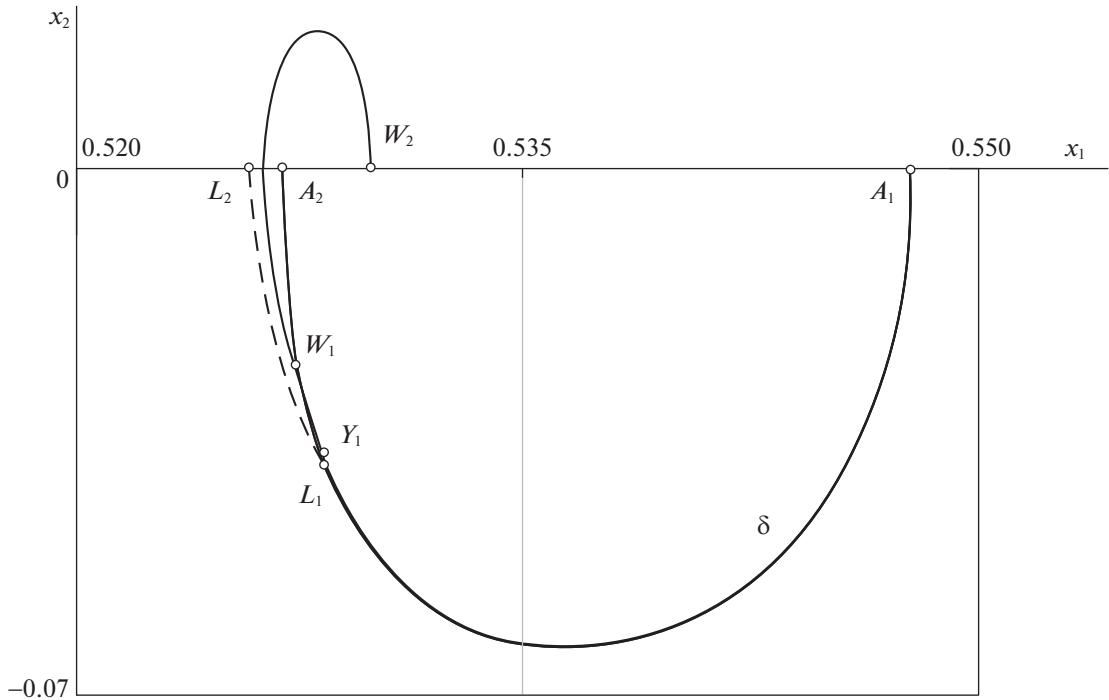


Рис. 8. Оптимальные фазовые кривые системы (1.1) в диапазоне III

В диапазоне II численное решение сопряженной системы осуществлялось путем задания моментов времени τ_1 первого переключения управления, для каждого из которых (при известных значениях переменных $x_1(\tau_1)$, $x_2(\tau_1)$, $\phi(\tau_1)$, $p(\tau_1)$, $\lambda_4(\tau_1) = 0$, $\lambda_3 \equiv 1$) варьировались величины $\lambda_1(\tau_1)$ и $\lambda_2(\tau_1)$ с целью достижения условий $\lambda_1 = 0$ и $\lambda_4 = 0$ в момент попадания изображающей точки на ось Ox_1 . Этот момент времени далее принимался за T .

Диапазон III: $T \in (T_2, 2T_2 - T_1)$. На рис. 8 в измененном масштабе показан участок A_1A_2 линии δ (рис. 2), лежащий ниже оси Ox_1 . Если переключение управления (после движения по линии δ при $u = +1$) произойдет непосредственно перед точкой A_2 , то длительность всей полураектории слегка превысит T_2 . Такое оптимальное движение (из точек дуги A_2Y_1 до оси Ox_1) реализуется, как показывают расчеты, при действии особого управления. Крайней точке Y_1 дуги A_2Y_1 соответствует наименьший параметр $\tau_1 \approx 2.9555$ и наибольшая длительность полураектории $T_Y \approx 3.0828$. Поскольку особый режим наступает сразу в момент τ_1 , то для него известны не только значения $x_1(\tau_1)$, $x_2(\tau_1)$, $\phi(\tau_1)$, $p(\tau_1)$, $\lambda_4(\tau_1) = 0$, $\lambda_3 \equiv 1$, но и $\lambda_2(\tau_1)$, находимое из первого уравнения (4.1). Поэтому для численного интегрирования системы уравнений (1.1) и (2.4) достаточно подобрать величину $\lambda_1(\tau_1)$, варьируя ее из условия равенства нулю переменной $\lambda_1(t)$ в момент попадания изображающей точки на ось Ox_1 .

Найденные численно начальные значения особых управлений $u_0(\tau_1)$ (при сходе изображающих точек с дуги A_2Y_1 на рис. 8) уменьшаются от 0 (в точке A_2) до -1 (в точке Y_1). При дальнейшем смещении точки первого переключения по дуге Y_1L_1 оптимальное управление имеет структуру (3.4), т.е. этапу особого управления предшествует участок движения при $u = -1$. Крайней точке L_1 дуги Y_1L_1 соответствует наименьший параметр $\tau_1 \approx 2.9517$, наибольшая длительность полураектории $T_L \approx 3.1632$ и наименьшая координата точки L_2 на оси Ox_1 (рис. 8). Численный алгоритм решения сопряженной системы (2.4) здесь такой же, как и для трехэтапных управлений в диапазоне I.

Расчеты показывают, что при смещении точки первого переключения вдоль дуги Y_1L_1 к концу L_1 длительность $(T - \tau_2)$ промежутка особого управления убывает вплоть до нуля, так что на рис. 8

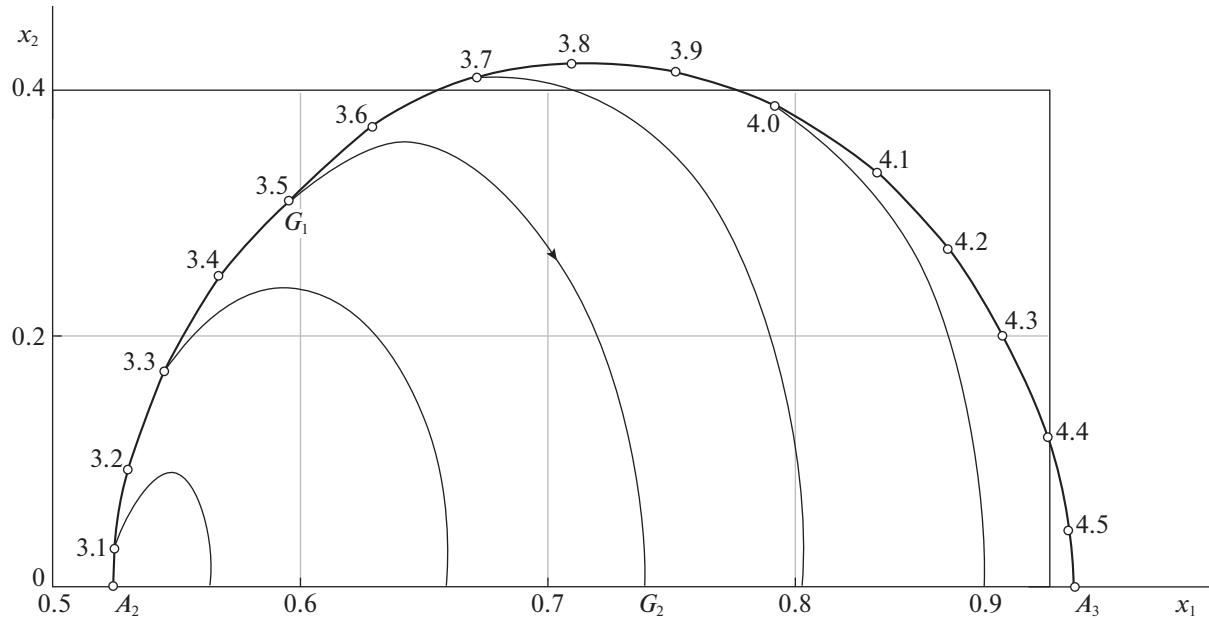


Рис. 9. Оптимальные фазовые кривые системы (1.1) в диапазоне IV.

движение по кривой L_1L_2 реализуется фактически при постоянном управлении $u = -1$. Дальнейшему увеличению времени T в рассматриваемом диапазоне III соответствуют функции оптимального управления с одним переключением на полураектории. Точка переключения на дуге L_1A_2 смещается от L_1 к A_2 (с увеличением параметра τ_1), причем фазовые кривые дважды пересекают ось Ox_1 , совершив “разворот” в верхней полуплоскости. Одна из таких кривых показана на рис. 8 в виде W_1W_2 . Если первое переключение осуществить в точке A_2 (при $\tau_1 = T_2$), то соответствующий “разворот” произойдет по линии, симметричной дуге A_1A_2 , за такое же время $(T_2 - T_1)$. Этот сценарий будет последним в диапазоне III.

Диапазон IV: $T \in (2T_2 - T_1, T_3)$. Расчеты показывают, что каждая точка дуги A_2A_3 может послужить точкой единственного переключения оптимального управления, после чего фазовая кривая при $u = -1$ достигнет оси Ox_1 . Численное решение сопряженной системы осуществляется путем задания параметра τ_1 и (при известных $x_1(\tau_1)$, $x_2(\tau_1)$, $\phi(\tau_1)$, $p(\tau_1)$, $\lambda_4(\tau_1) = 0$, $\lambda_3 \equiv 1$) варьирования величин $\lambda_1(\tau_1)$ и $\lambda_2(\tau_1)$ с целью достижения условий $\lambda_1 = 0$ и $\lambda_4 = 0$ в момент времени, при котором $x_2(t) = 0$. На рис. 9 на фазовой плоскости (x_1, x_2) показаны завершающие участки оптимальных полураекторий, начатых из точки $(0, 0)$ вдоль линии δ . Например, участку G_1G_2 соответствует первое переключение в точке G_1 в момент $\tau_1 = 3.5$.

Рассмотренные в диапазонах II–IV сценарии далее повторяются для аналогичных по расположению участков линии δ (рис. 2). Например, диапазон V (при $T \in (T_3, T_4)$) аналогичен диапазону II, т.е. эволюция функции оптимального управления претерпевает те же этапы появления “игольчатой вставки”, ее расширения и сужения вплоть до исчезновения. Диапазон VI (при $T \in (T_4, 2T_4 - T_3)$) качественно повторяет диапазон III и т.д.

Поскольку для всех рассмотренных типов движений системы (1.1) были численно найдены решения сопряженной системы (2.4), то сами траектории удовлетворяют необходимым условиям оптимальности. Задача (2.1), (2.2) решалась в форме взаимной вариационной задачи (на отыскание наибольшего угла поворота 2α за заданное время $2T$). Множество функций оптимального управления (в зависимости от T) можно наглядно представить в виде диаграммы [11]. Ее суть в том (рис. 10), что каждое горизонтальное сечение (на высоте T) описывает одну функцию $u(t)$, $t \in [-T, T]$, где длины отрезков белого (или серого) цвета численно равны длительности участков движения при $u = -1$ (или $u = +1$). Участки светло-серого цвета соответствуют особым управлениям. Разделительные горизонтали (например, на высоте $T = T_1$, $T = T_2$ и т.д.) и римские

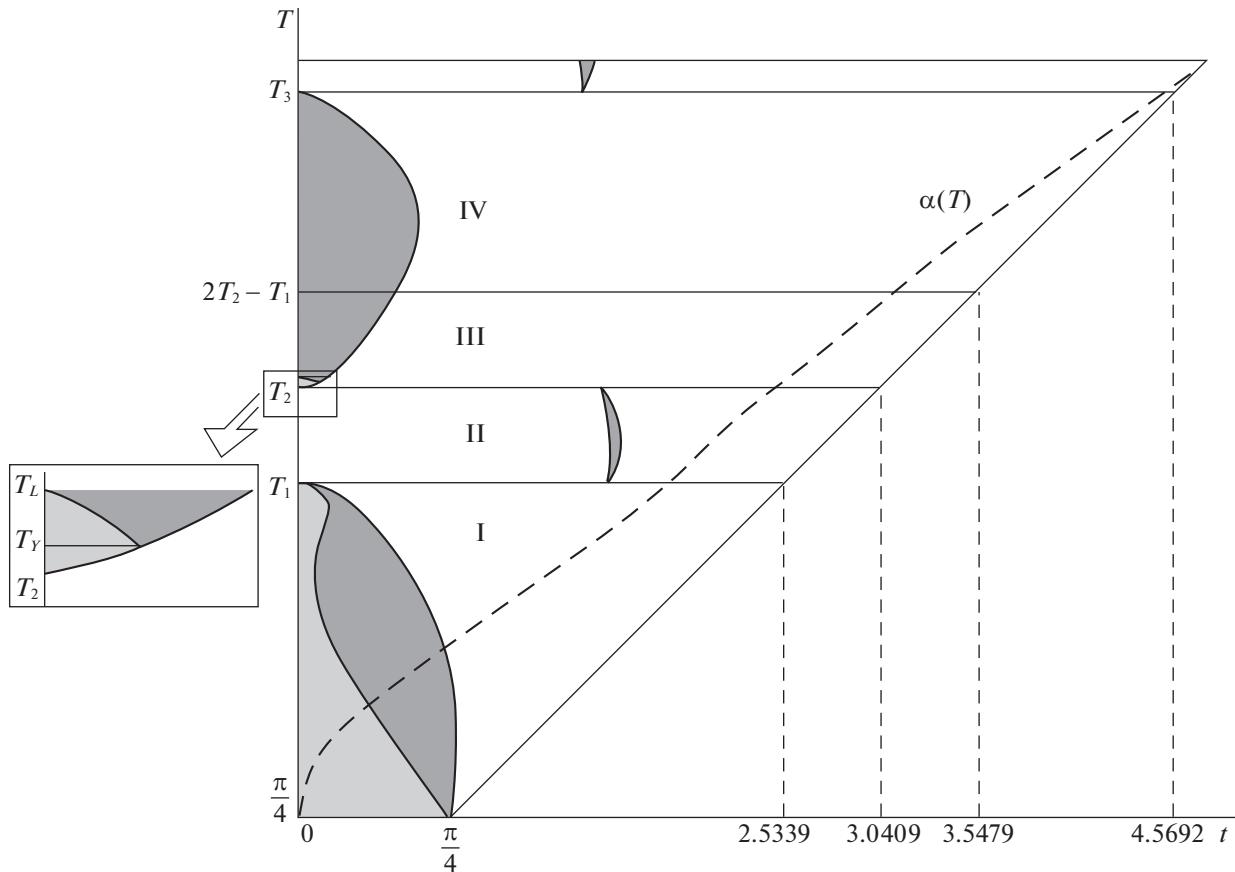


Рис. 10. Диаграмма функций оптимального управления и график функции $\alpha(T)$

номера между ними введены для указания диапазонов I–IV, рассмотренных выше. На рис. 10 показана правая (зеркальная) часть диаграммы, задающая правые части графиков $u(t)$, $t \in [0, T]$. Согласно замечанию 2, функция $u(t)$, $t \in [-T, T]$, нечетная, поэтому левая (не изображенная) часть диаграммы будет симметричной, но с заменой цветов на противоположные (как фотонегатив). Например, при $T = T_i$, $i = 1, 2, 3, \dots$, сечения имеют вид отрезков белого цвета, т.е. $u(t) = -1$ при $t \in [0, T]$. В левой зеркальной части диаграммы соответствующие отрезки — темно-серого цвета, т.е. $u(t) = +1$ при $t \in [-T, 0]$. Говоря кратко, при $T = T_i$, $i = 1, 2, 3, \dots$, имеем режимы с одним переключением управления, названные выше “тривиальными”. В полосе с номером II располагается закрашенная область в форме чечевицы, соответствующая “вставке” в графике функции $u(t)$ в диапазоне II. Ее самому широкому сечению (на горизонтальном уровне T_*) отвечает время движения от точки H_1 до H_2 на рис. 7. В диапазоне V, который изображен лишь частично, у аналогичной “чечевицы” максимальная ширина больше.

С диаграммой функций оптимального управления (рис. 10) совмещена пунктирная кривая, задающая график $\alpha(T)$ искомой зависимости наибольшей величины угла поворота от заданного времени движения, отложенного по вертикали.

Заключение. Рассмотрена задача оптимального по быстродействию поворота (на заданный угол) пружинного маятника (рис. 1) из одного состояния покоя в другое. Исследование осуществлено в форме взаимной вариационной задачи на максимум угла поворота при заданном времени. С учетом симметрий дифференциальных уравнений движения и сопряженной системы, связанных с симметриями краевых условий, получены численные решения, удовлетворяющие необходимым условиям оптимальности. Множество функций оптимального управления отражено на диаграмме (рис. 10).

Особенность нелинейной системы (1.1) состоит в том, что ее линеаризованная (в окрестности состояния покоя) модель не является управляемой. Поэтому для малых значений времени обратная вариационная задача не имеет решения. Для любого сколь угодно малого угла поворота требуется время, превышающее значение $\pi/(2\omega)$. Геометрически это означает, что множество достижимости $K(T)$ [12, с. 78] для точки $O(0, 0, 0, 0)$ системы (1.1) при малых T не содержит ϵ -окрестности нуля. С увеличением значения T в диапазоне $T \in (0, \pi/(2\omega))$ множество $K(T)$ расширяется по обе стороны гиперплоскости $x_2 = 0$, имея с ней лишь одну общую точку O . Первое пересечение множества достижимости с гиперплоскостью происходит при $T = \pi/(2\omega)$. Для обнаружения этих свойств использовалось явное интегрирование упрощенной нелинейной системы (3.1). Это приближение в малой окрестности нуля не совпадает с “квадратичным”, однако, в отличие от него, дает решение сопряженной системы в элементарных функциях. Численные эксперименты подтвердили близость оптимальных траекторий систем (1.1) и (3.1) для малых углов поворота объекта.

СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

1. Акуленко Л.Д., Болотник Н.Н., Борисов А.Е., Гавриков А.А., Емельянов Г.А. Квазиоптимальное управление поворотом твердого тела вокруг неподвижной оси с учетом трения // Изв. РАН. ТиСУ. 2015. № 3. С. 3–21.
2. Ананьевский И.М., Ишханян Т.А. Управление поворотной платформой на подвижном основании в присутствии возмущений // Изв. РАН. ТиСУ. 2016. № 3. С. 154–162.
3. Понtryagin Л.С., Болтянский В.Г., Гамкрелидзе Р.В., Мищенко Е.Ф. Математическая теория оптимальных процессов. М.: Наука, 1969. 384 с.
4. Geering H.P., Guzella L., Hepner S.A.R., Onder C.H. Time-Optimal Motions of Robots in Assembly Tasks // IEEE Trans. Autom. Contr. 1986. V. 31. № 6. P. 512–518.
5. Осипов С.Н., Формальский А.М. Задача о быстрейшем повороте манипулятора // ПММ. 1988. Т. 52. Вып. 6. С. 929–937.
6. Каюмов О.Р. Оптимальное по быстродействию перемещение тележки с маятником // Изв. РАН. ТиСУ. 2021. № 1. С. 30–41.
7. Борецкий И.Ф., Каюмов О.Р. Глобально управляемые системы твердых тел // ПММ. 1998. Т. 62. Вып. 3. С. 405–412.
8. Калман Р.Е. Об общей теории систем управления // Тр. 1-го Конгресса междунар. федерации по автоматическому управлению. М., 1961. С. 521–546.
9. Барбашин Е.А. Функции Ляпунова. М.: Наука, 1970. 240 с.
10. Габасов Р.Ф., Кириллова Ф.М. Особые оптимальные управлени. М.: Наука, 1973. 256 с.
11. Каюмов О.Р. Диаграммы функций оптимального управления в задаче наибыстрейшего перемещения платформы с двумя осцилляторами // Изв. РАН. ТиСУ. 2022. № 6. С. 38–55.
12. Ли Э.Б., Маркус Л. Основы теории оптимального управления. М.: Наука, 1972. 576 с.