

26990

2005.1.

62 X

ISSN 0572-2691

ПРОБЛЕМЫ УПРАВЛЕНИЯ И ИНФОРМАТИКИ

МЕЖДУНАРОДНЫЙ
НАУЧНО-ТЕХНИЧЕСКИЙ ЖУРНАЛ

1'2005

Институт кибернетики им. В.М. Глушкова
НАН Украины

Институт космических исследований
НАН Украины и НКА Украины

Уважаемые читатели!

(старое название — «Автоматика») на 2005 год.

Журнал является единственным в Украине периодическим изданием, в течение почти пятидесяти лет (основан в январе 1956 года) публикующим работы фундаментального и прикладного характера в широком спектре проблем автоматического управления и информатики.

Ведущие тематические разделы:

проблемы динамики управляемых систем; методы идентификации и адаптивного управления; оптимальное управление сложных управляемых систем; общие проблемы исследования космоса; управление физическими объектами и техническими системами; моделирование и исследование систем с распределенными параметрами; методы управления управляемых систем; методы обработки информации; космические технологии и системы; технические средства для измерений и оценивания в установках неопределенности; качественные методы в теории управляемых систем; методы обработки информации; космические и информационные технологии и системы; экономические и управленческие системы; искусственного интеллекта; проблемы защиты информации. В журнале регулярно публикуются труды научных конференций и семинаров по автоматическому управлению.

Журнал издается при творческом участии

Науковой Ассоциации по автоматическому управлению;

Национального космического агентства Украины;

академических и отраслевых научных учреждений;

ведущих вузов Украины и стран СНГ;

ученых и специалистов стран дальнего зарубежья.

Главный редактор журнала — директор Института космических исследований НАНУ и НКАУ, Президент Украинской Ассоциации по автоматическому управлению академик НАН Украины КУНЦЕВИЧ Всеволод Михайлович.

Журнал «Проблемы управления и информатики» в полном объеме публикуется на английском языке издательской фирмой BEGELL HOUSE, INC.

Журнал «Проблемы управления и информатики» включен в перечень профильных изданий ВАК Украины, а также в Международный перечень журналов, который читается при определении индекса цитирования.

Информация о журнале включена в:

Каталог периодических изданий Украины по подложке на 2005 год;

Каталог Агентства «Роспечать» на 2005 год;

Экспортный каталог на 2005 год.

Если вы не успели оформить подписку, журнал можно приобрести непосредственно в редакции. Наш адрес:

03600 ГСП Киев 187, проспект Академика Глушкова, 40,

Институт космических исследований НАНУ и НКАУ, редакция журнала «Проблемы управления и информатики», котл. 106; тел. 266-22-29, 252-58-46. E-mail: red@kompred.kiev.ua

Редакторы: Г. В. Ярошак, Г. И. Левко, О. И. Жудра, О. М. Покотилова

Компьютерная группа: Т. В. Иванова, Г. В. Зореко, В. С. Зореко

Полт. в печ. 18.01.2005. Формат 70x108/16, бумага офсет. Гарнитура Таймс. Офс. печать. Усл. печ. л. 140.

Усл. кр.-отт. 14,71. Уч.-код. л. 12. Тираж 200 экз. Заказ 6 гри. (Украина), 60 руб. (страны СНГ).

Свидетельство о регистрации КВ № 236 от 28.11.1993

Редакционно-издательский отдел с полиграфическим участком
Института кибернетики им. В. М. Глушкова НАН Украины
03630 Киев 187, проспект Академика Глушкова, 40

СОДЕРЖАНИЕ

Методы идентификации и адаптивного управления
Соколов С.В., Шевчук И.С. Решение задачи идентификации структуры стохастического процесса при нелинейных измерениях 5

Оптимальное управление и методы оптимизации
Козум Т.Н., Мельник Т.Д. Проточный анализ одного класса задач оптимального управления в густых сингулярных соединениях 13

Управление физическими объектами и техническими системами
Кропотинская В.А. Автомобилестроительные рекомендации 32

Кучеров Д.П. Синтез адаптивного регулятора для финитного управления вращающимися телом при наличии ограниченных помех 38

Легеза В.П. Определение амплитудно-частотной характеристики выбро-защитной системы с никлокольным катковым гасителем 49

Управление и оптимизация систем с распределенными параметрами
Денисов С.В., Степанов В.В. Оптимизация и обобщенное решение в задачах сопряжения параболических систем 58

Качественные методы в теории управляемых систем
Гарасенко О.Ф., Кириченко Н.Ф. Об одном методе последовательного построения матриц ортогональных преобразований 75

Методы обработки информации
Нагренко В.Н., Курица Г.Г., Васильев В.Н. Методы оценки вероятности конфликтов для системы управления воздушным движением 88

Пасмаченко М.М. Витаничук А.Н. Многокритерийный анализ в адаптивном управлении надежностью передачи мультиплексного трафика 98

Капустин Б.Е., Русын Б.П., Таиров В.А. Особенности применения статистических критериев обнаружения к задачам распознавания объектов 107

Космические информационные технологии и системы
Белоножко П.А., Белоножко П.П., Фоков А.А. Моделирование динамики обособленной меридиональной цепи рефлекторной антенны каркасно-опорного типа 115

Технические средства для измерений и управления
Чубарова О.К., Лягушкин С., Вишил А.Е.П., Аксенова Т.И. Алгоритмы классификации импульсовнейронов с использованием динамических управлений 126

Заварзин Т.В. Динамика рабочего манипулятора с упругоподатливым звеням и приводами механизмами 137

CONTENTS

МЕТОДЫ ИДЕНТИФИКАЦИИ И АДАПТИВНОГО УПРАВЛЕНИЯ

Methods of Identification and Adaptive Control

Sokolov S.V., Shevchuk P.S. The solution of the problem for identification

of the structure of stochastic process at nonlinear dimension 5

Optimal Control and Optimization Methods

Kogut P.I., Mel'nyk T.I. Limit analysis of a class of optimal control problems in thick multi-structures 13

Control of Physical Objects and Technical Systems

Krasnostapka V.A. Self-oscillatory regimes in controlled machine aggregates 32

Kucherenko D.P. The Synthesis of adaptive controller for fixed-time control of a spinning space body in the presence of bounded noise 38

Legeza V.P. Determination of the amplitude-frequency characteristic of vibroprotective system with cycloidal rolling absorber 49

Controlling and Optimizing the Systems with Distributed Parameters

Denisov S.V., Semenov V.V. Optimization and generalized solution in conjugation problems for parabolic systems 58

Qualitative Methods in Controlled Systems Theory

Garashchenko O.F., Kirichenko N.F. On one method of consecutive construction of orthogonal transformation matrices 75

Information Processing Methods

Kharchenko V.P., Kukush A.G., Vasyl'ev V.V. Methods of conflict probability evaluation for air traffic control system 88

Lastovchenko M.M., Vitvitskiy A.V. System analyses in the adaptive reliability control of multimedia traffic transfer 98

Kapustiy B.E., Rusyn B.P., Tayanov V.A. Features of statistical detection methods application to the recognition tasks 107

Space Information Technologies and Systems

Belorozhko P.A., Belonozhko P.P., Fokov A.I. Modelling of the dynamics of detached meridional sequence of reflector frame-supporting type antenna 115

Technical Tools for Measurements and Control

Chibirova O.K., Larouche S., Villa A.E.P., Akzenova T.I. Algorithms for spike sorting based on dynamic equations 126

Zavrazhina T.V. Dynamics of robot-manipulator with flexible links and mechanisms of drives 137

Short communications

Korablev O.I., Vinogradov I.I., Gnedykh V.I., Poverznev M.V., Rodin A.V., Fedorova A.A. Microspectrometer of greenhouse gases 150

Belyaev D.A., Vinogradov I.I., Kalinin Yu.K., Kislev A.V., Korablev O.I., Rodin A.V., Fedorova A.A. Compact high-resolution chelle-spectrometer with use of acousto-optical filtration for atmospheric investigation 153

УДК 62-50

С.В. Соколов, П.С. Шевчук

**РЕШЕНИЕ ЗАДАЧИ ИДЕНТИФИКАЦИИ
СТРУКТУРЫ СТОХАСТИЧЕСКОГО
ПРОЦЕССА ПРИ НЕЛИНЕЙНЫХ ИЗМЕРЕНИЯХ**

Использованные в настоящее время методы современной теории идентификации обеспечивают в основном решение задачи идентификации неопределенного вектора состояния динамической системы с некомпактной структурой на всем интервале времени наблюдения [1–4]. В то же время на практике часто возникает необходимость решения задачи идентификации стохастических процессов, нелинейной динамической структуры которых изменяется с течением времени, например, при оценке вектора состояния объекта с переложенной конфигурацией (в частности, ракеты–носителя или космического аппарата), при слежении за наземными движущимися целями, при обнаружении разнотипных сигналов и т.д. В этом случае требуется идентифицировать тип (конкретную структуру) из совокупности структур известных *a priori*. Анализ распространенных методов идентификации показывает, что получить решение подобной задачи на их основе в общем случае не представляется возможным.

В связи с этим ниже предлагается один из подходов к решению проблемы структурной идентификации, которую более логично сформулируем следующим образом.

Пусть нелинейная динамическая система со случайной структурой, в общем случае [3] описывается в *l*-м состоянии векторным уравнением вида

$$\dot{\xi} = f^{(l)}(\xi, t) + f_0^{(l)}(\xi, t)n_l^{(l)}, \quad \xi(t_0) = \xi_0, \quad (1)$$

где $l = \overline{1, S}$ — номер состояния (структурой); $f^{(l)}(\xi, t)$, $f_0^{(l)}(\xi, t)$ — нелинейные векторные и матричные функции соответствующей размерности $n^{(l)} \leq N$ и $n_l^{(l)} \times n^{(l)}$, $N = \max(n^{(1)}, \dots, n^{(S)})$; $\xi(t)$ — вектор состояния размерности N в любой структуре, $n_l^{(l)}$ — белый гауссовский нормированный вектор-шум размерности $n_l^{(l)}$, наблюдается нелинейным измерителем, который описывается, в свою очередь, уравнением

$$Z = H(\xi, t) + W_t, \quad (2)$$

где Z — M -мерный вектор выходных сигналов измерителя, $H(\xi, t)$ — вектор-функция наблюдения размерности M , W_t — белый гауссовский вектор-шум с нулевым средним и матрицей интенсивностей $D_W(t)$.

**СИНТЕЗ АДАПТИВНОГО РЕГУЛЯТОРА
ДЛЯ ФИНИТНОГО УПРАВЛЕНИЯ
ВРАЩАЮЩИХСЯ ТЕЛОМ ПРИ НАЛИЧИИ
ОГРАНИЧЕННЫХ ПОМЕХ**

Введение. Необходимость обеспечения эффективного функционирования различных объектов с минимальными затратами на управление является актуальной проблемой теории автоматического управления и ее приложений [1].

В статье рассматривается задача перевода консервативного объекта с неизвестными параметрами из одного состояния в некоторую окрестность начала координат посредством управления за конечное время. Характерная особенность данного объекта — возникновение незадугающих колебаний при единичном воздействии, которые обусловлены наличием кратных минимумов корней в характеристическом уравнении. Решение этой задачи при условии минимальной длительности процесса управления и полностью известной информации о параметрах объекта, когда неконтролируемое возмущение отсутствует, принадлежит Бушау (см., например, [2]). Закон управления в [2] получен в виде функции вектора фазовых переменных, в качестве управляемых воздействий используется элемент множества $u \in U = \{-1, +1\}$, как это обычно получается при синтезе оптимальных по быстродействию систем. В отличие от других объектов второго порядка, число интервалов постоянства управления здесь может быть больше двух и определяется лишь начальными установками.

Если же параметры объекта неизвестны, как это довольно часто встречается на практике, разумно использовать адаптивный подход [3, п. 7.22–4]. Характерное отличие подхода, применяемого для данного объекта, заключается в том, что в выражении для функции переключения имеется существенная нелинейная зависимость от неизвестных параметров объекта. Кроме того, при применении адаптивных методов к задаче управления консервативным объектом информации о числе интервалов управления, которая использовалась в целях штрафции при управлении другими объектами второго порядка в отсутствии помех [5, 6], требуется быть известной. При этом нетрудно, каким образом классифицировать ошибки алгоритма и, соответственно, проводить коррекцию параметров функции переключения.

Этого удалось избежать в [7] предварительным расчетом ориентировочного числа интервалов постоянства управления в каждом очередном цикле алгоритма и сравнением этого числа с полученным после очередного испытания. Такой расчет оказался возможным для заданных начальных условий объекта управления и значений параметров функции переключения, получаемых в результате действия алгоритма адаптации. Сам же алгоритм адаптации основан на нелинейной процедуре обучения распознаванию образов, заимствованной из [8].

Совершенно иное положение возникает при наличии шумов в каналах измерения. Принципиальная трудность заключается в том, что если помеха (шум) принадлежит к классу так называемых нерегулируемых (нестochasticеских) внешних воздействий, то точное описание вектора фазовых переменных не представляется возможным. В таких условиях, как установлено в [9], введение любой зоны нечувствительности в закон управления не позволяет избежать ложных переключений управления даже в случае известных параметров объекта.

Предложенный в [9] метод решения задачи синтеза адаптивного регулятора при наличии нестационарных внешних воздействий в каналах измерения для прошего объекта второго порядка состоит в том, что для исключения ложных переключений в закон управления вводится своеобразная функция нечувствительности с гистерезисом, а разработанные в [10, 11] алгоритмы позволяют существенно повысить скорость сходимости процесса адаптации.

Цель данной работы — синтез адаптивного регулятора, обеспечивающего физическое управление (за конечное время) вращающимся объектом, параметры которого априори неизвестны конструктору, при наличии ограниченных по уровню помех измерения. Алгоритм адаптации параметров закона управления строится на основе подходов, развитых в [8]. Для реализации этого алгоритма существует используемая априорной информацией как о границах допустимых значений коэффициентов управляемый объекта, так и уровнях шумов.

Постановка задачи. Рассматривается объект с осью симметрии, имеющий возможность вращения в пространстве вокруг связанных с ним трех осей (рис. 1). Примером такого объекта может быть ракета с реактивным двигателем, тяга $f(t)$ которого ограничена M : $|f_0(t)| \leq M$. При движении в пространстве угловая скорость ракеты вдоль оси симметрии $z(t)$ поддерживается постоянной, а скорости $x(t)$, $y(t)$ уменьшаются до нуля за минимальное время [6].

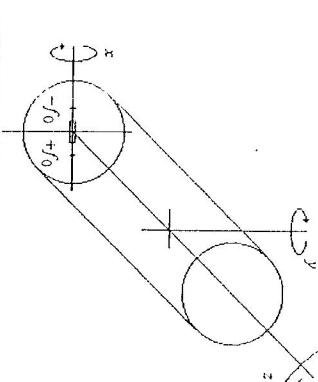


Рис. 1

Такой объект можно представить системой дифференциальных уравнений

$$\dot{x}(t) = \omega y(t), \quad \dot{y}(t) = -\omega x(t) + ku(t), \quad \dot{z}(t) = 0. \quad (1)$$

Здесь $x(t)$, $y(t)$ и $z(t)$ — угловые скорости вращения относительно осей симметрии 1–3 объекта (см. рис. 1); ω , k — параметры, определяемые геометрическими размерами объекта, моментами инерции и угловой скоростью $z(t)$; $u(t)$ — управляемое воздействие, принимающее одно из двух значений: ± 1 . Считается, что параметры ω , k в (1) априори неизвестны конструктору, для них известны лишь оценки их нижних и верхних значений в форме

$$0 < \underline{k} < k < \bar{k}, \quad 0 < \underline{\omega} < \bar{\omega} < \bar{\omega}. \quad (2)$$

Предполагается, что сигналы $x(t)$ и $y(t)$ измеряются с помехами:

$$x'(t) = x(t) + \xi_1(t), \quad y'(t) = y(t) + \xi_2(t), \quad (3)$$

Пусть V — некоторая ограниченная область пространства векторов $\{v\} \subseteq \mathbb{R}^2$, содержащая начало координат. В пространстве $\{(x(t), y(t))\} \subseteq \mathbb{R}^2$ движение объекта из начального состояния $\{x(0), y(0)\} \subseteq \mathbb{R}^2$ в конечное $\{0, 0\} \subseteq \mathbb{R}^2$ происходит по дугам полуокружностей с центрами $(-c, 0)$, $(c, 0)$ за время t_{opt} , при этом переключение знака управляющего воздействия осуществляется на кривой

$$F = \left[\bigcup_{j=0}^{\infty} F_+^j(v(t), c) \right] \cup \left[\bigcup_{j=0}^{\infty} F_-^j(v(t), c) \right] = F_+ \cup F_-, \quad (4)$$

где

$$F_+^j(v(t), c) \equiv -y(t) + \sqrt{c^2 - (x(t) + (2j+1)c)^2} = 0 \quad (5)$$

— дуги полуокружностей радиуса $c > 0$, расположенные выше оси x , с центрами в точках $(-2j-1, 0)$, $j = 0, 1, 2, \dots$, а

$$F_-^j(v(t), c) \equiv -y(t) - \sqrt{c^2 - (x(t) - (2j+1)c)^2} = 0 \quad (6)$$

— дуги полуокружностей радиуса $c > 0$, расположенные ниже оси x , с центрами в точках $(2j+1, 0)$, $j = 0, 1, 2, \dots$, $c = k/\omega$ — коэффициент. Вид кривой переключения $F(v(t), c)$ показан на рис. 2.

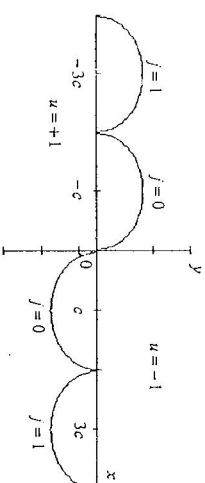


Рис. 2

Задача состоит в том, чтобы в условиях априорной неопределенности относительно параметров ω , k объекта (1) с учетом ограничений (2) синтезировать регулятор, обеспечивающий на каждом очередном n -м цикле «испытаний» перенос вектора $v(t) = [x(t), y(t)]^T$ из любого начального состояния $v(0) \subseteq \mathbb{R}^2$ в некоторую достаточно малую наперед заданную окрестность $\Omega \subset V \subseteq \mathbb{R}^2$ начала координат (область достижимости) за минимально возможное время $T \geq T_{\text{opt}}$. (Здесь и далее t имеет смысл локального времени $t \in [0, T_n]$, где T_n — продолжительность n -го пика.) При этом размеры этой области должны быть尽可能 минимальными.

Неалгоритмический случай. Предположим, на какое-то время, что коэффициенты k , ω в уравнении (1) априори известны. Следуя [5–7, 9–11], закон управления выберем в форме соотношения

$$u(t) = \begin{cases} +1, & \text{если } F(\tilde{C}, v^*(t-0)) > 0, \\ -1, & \text{если } F(\tilde{C}, v^*(t-0)) < 0, \\ u(t-0), & \text{если } F(\tilde{C}, v^*(t-0)) = 0, \end{cases} \quad (7)$$

в котором $F(\tilde{C}, v^*(t))$ — линейная функция вида (3)–(5), выполняет роль разделяющей функции в пространстве $\{x, y\} \subseteq \mathbb{R}^2$. В выражении (7) \tilde{C} — коэффициент, $v = (x, y)^T$ — вектор, определяемые следующим образом:

$$\tilde{C} = (c + \delta), \quad (8)$$

здесь $c > 0$ — коэффициент, полностью соответствующий (5), (6), а δ — число удовлетворяющее условию

$$0 \leq \delta < k/\omega; \quad (9)$$

где

$$v_1'' = x'', \quad v_2'' = y'', \quad (10)$$

$$x''(t) = \begin{cases} x'(t-0) - N_\xi & \text{при } F(\tilde{C}, v''(t-0)) > 0, \\ x'(t-0) + N_\xi & \text{при } F(\tilde{C}, v''(t-0)) < 0, \\ x''(t-0) & \text{при } F(\tilde{C}, v''(t-0)) = 0; \end{cases} \quad (11)$$

$$y''(t) = \begin{cases} y'(t-0) - N_\zeta & \text{при } F(\tilde{C}, v''(t-0)) > 0, \\ y'(t-0) + N_\zeta & \text{при } F(\tilde{C}, v''(t-0)) < 0, \\ y''(t-0) & \text{при } F(\tilde{C}, v''(t-0)) = 0; \end{cases} \quad (11a)$$

$$x''(0) = x'(0), \quad y''(0) = y'(0).$$

Как видно из соотношения (7), вместо компонент x , y недоступных для измерения, в этом выражении фигурируют компоненты v_1'' , v_2'' , связанные согласно (10), (11), (11a) с измеряемыми переменными x' , y' . Можно понять, что задание в форме (11) величин x' , y' , от которых в силу (10) зависят эти компоненты, позволяет реализовать в (7) сигнум-функцию $\text{sign } F(\tilde{C}, v''(t-0))$ с гистерезисом. Таким образом обеспечивается нечувствительность знака $F(\cdot, \cdot)$ к флуктуациям компонент вектора v^* , вызванными помехами измерения $\xi(t)$, $\zeta(t)$. Действительно, из (11) и (11a) с учетом (3), (4) следует, что если $F(\tilde{C}, v''(t-0)) = 0$ в некоторый момент t (момент переключения управления), то вектор $v(t) = (v_1(t), v_2(t))^T$, компонент которого $v_1(t) = x(t)$, $v_2(t) = y(t)$, зависит от недоступных для измерения фазовых переменных $x(t)$, $y(t)$, непременно лежит именно в той области, которая как раз и должна определять управление противоположного знака. После переключения преднамеренно осуществляется операция скачкообразного изменения $v''(t)$ (в силу (10), (11), (11a)); такая операция гарантирует, что в условиях помех $\xi(t)$, $\zeta(t)$ с ограниченными уровнями N_ξ , N_ζ повторного изменения знака $F(\tilde{C}, v''(t))$ заранее происходит не будет. Тем самым исключаются ложные переключения управления.

Предварительный результат, касающийся свойств регулятора (7)–(11), устанавливает следующую лемму, которая приводится здесь без доказательства.

Лемма 1. Определим некоторую область $\tilde{V}_1 = \tilde{V} \setminus \tilde{E}$, где \tilde{V} и \tilde{E} — отображения множеств V и E соответственно в пространстве векторов $\{v\} \subseteq \mathbb{R}^2$. Пусть \tilde{V}_1 представляет собой замкнутый прямоугольник

$$\tilde{V}_1 = [v_1, \bar{v}_1] \times [v_2, \bar{v}_2], \quad (12)$$

симметричный относительно начала координат, т.е. $\underline{v}_1 = -\bar{v}_1$, $\underline{v}_2 = -\bar{v}_2$, а \tilde{E} — область, целиком лежащая в круге z с центром в нуле пространства \mathbb{M}^2 :

$$S = \{v \in \mathbb{M}^2 : \|v\| \leq r\}, \quad (13)$$

где $r \geq 0$ — радиус этого круга, определяемый соотношением

$$\tilde{r}^2(c) = \frac{4c^3 + \delta(G^2 + c^2)}{2c + \delta} - 2c \sqrt{\frac{2c^3 + \delta G^2}{2c + \delta}} + A + A, \quad (14)$$

в котором

$$A = N_2^2 + 2N_2\sqrt{B} + 2N_1\delta, \quad (15)$$

$$B = \frac{(G^2 - c^2)(9c^2 + 12c\delta + 4\delta^2 - G^2)}{4(2c + \delta)^2} - N_1 \frac{5c^2 - G^2 + 2\delta(3c + \delta)}{2c + \delta} - N_1^2, \quad (16)$$

$$G^2 = \begin{cases} (\bar{x}(0) + c + \delta)^2 + \bar{y}^2(0), & \text{если } F(\bar{c}, v''(t)) < 0, \\ (\bar{x}(0) - c - \delta)^2 + \bar{y}^2(0), & \text{иначе.} \end{cases} \quad (17)$$

Тогда при достаточно малом уровне шума N_ζ , согласованном с размерами области \tilde{V}_1 , таком, что $B > 0$ и $v(0) \notin \tilde{E}$:

а) регулятор (7)–(11) обеспечивает пересечение вектора $v(t)$ из любого начального положения $v(0) \in \tilde{V}_1$ в область \tilde{E} ,

б) область \tilde{E} , определяемая выражением (13) совместно с (14)–(17), является «минимально возможной» областью достижимости (в том смысле, что регулятор (7)–(11) не гарантирует попадание $v(t)$ из произвольного $v(0) \in \tilde{V}_1$ в любую другую область \tilde{E} такого, что $\tilde{E} \subset \tilde{E}$;

в) продолжительность перемещения $v(t)$ от $v(0)$ до пересечения с границей области \tilde{E} , ближайшей по направлению движения этого вектора, минимально возможна.

Согласно лемме область \tilde{E} представляет собой не что иное, как отображение E в $\{v\}$, а регулятор (6)–(11) является регулятором, квазиоптимальным по быстродействию. Для иллюстрации принципа работы этого регулятора на рис. 3 изображено движение вектора $v(t)$ из начального положения $v(0) \in \tilde{V}_1$ в область \tilde{E} . Здесь же показаны возможные положения векторов $v(t)$, $v'(t-0)$, $v''(t-0)$ в момент перехода управления, когда $v'(t-0)$ как раз лежит на линии $F(\bar{c}, v') = 0$.

Из леммы 1 следует, что при «слишком высоком» уровне помех по каналу измерения переменной $y(t)$ работоспособность регулятора (7)–(11) не гарантируется. Кроме того (и это существенно), даже когда коэффициенты k , ω в уравнениях (1) известны, при наличии помех измерения область достижимости \tilde{E} не может быть назначена произвольно малой: в силу (13) с учетом (14)–(17) размеры области \tilde{E} зависят как от уровней помех N_ξ , N_ζ , так и от величины $c = k/\omega$, связанной с коэффициентами k и ω , а также от параметров области \tilde{V} (12). Нетрудно видеть, что если $N_\xi = 0$, $N_\zeta = 0$, т.е. если помехи отсутствуют, то па-

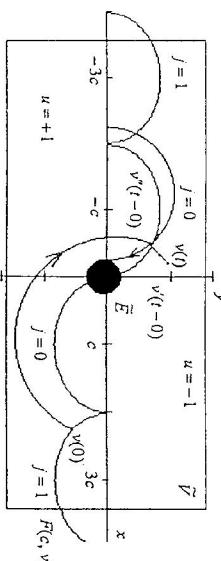


Рис. 3

Алгоритм адаптивного управления. Предположим теперь, что коэффициенты k , ω неизвестны. В этом случае закон управления будем строить по схеме (7) с учетом (8)–(11), заменив в соответствующих выражениях неизвестный вектор \tilde{c} на подходящую его оценку \tilde{c}_{n-1} , которая определяется на каждом n -м шаге п-рекурсии:

а) неизвестного вектора $v(t)$ из начального $v(0)$ в некоторое его конечное положение. На первый взгляд может показаться, что для определения \tilde{c}_{n-1} можно немедленно воспользоваться алгоритмом адаптации, предложенным в [6]. В действительности это не так. Дело в том, что реализация этого алгоритма требует знания области \tilde{E} . Между тем ее параметр r априори неизвестен, поскольку неизвестны коэффициенты k , ω , которыми он определяется (согласно (14)–(17)). Кроме того, даже если эта область \tilde{E} и была бы известна, то все равно осталась бы неясным, каким образом зафиксировать сам факт попадания (или непопадания) $v(t)$ в \tilde{E} : ведь вектор $v(t)$ недоступен для измерения. (Согласно алгоритму работы [6] определение вектора \tilde{c}_{n-1} предусматривает фиксацию такого факта.)

Для того чтобы обойти утомительные затруднения, поступим следующим образом. Попытаемся оценить наибольшие размеры области \tilde{E} при всех допустимых значениях коэффициентов k , ω , удовлетворяющих ограничениям (2). В силу (13) с учетом (14)–(17) определим максимальный размер \tilde{E} , зависящий от величины c . На основании (13) запишем

$$\tilde{E}^m = S_m, \quad (18)$$

$$S_m = \{v \in \tilde{V}_1 : \|v\| \leq r_m\}. \quad (19)$$

В этом выражении величина $r_m = r(c_m)$ получается из (15)–(18) заменой величин c на \bar{c} , определяемую как

$$\bar{c} = \bar{k} / \underline{\omega}. \quad (20)$$

Запись вида (20) следует из анализа выражения (14) для $r(c)$ непрерывной функции от $c = k/\omega$ на замкнутом интервале $[\underline{c}, \bar{c}]$; при этом существенно используя тот факт, что величины k , ω , от которых зависит аргумент c в (14), стеснены аппроксимированными ограничениями (2).

Итак, по лемме для всех возможных начальных значений k , ω , удовлетворяющих (2), и всех возможных начальных значений $v(0) \in \tilde{V}_1$ регулятор, квазиоптимальный по

метр \tilde{r}^2 области \tilde{E} становится таким же, как и в системе с регулятором, субоптимальным по быстродействию (см. [6]). Как и должно быть, $\tilde{r}^2 \rightarrow 0$ при $\delta \rightarrow 0$, т.е. \tilde{E} сжимается в начало координат.

быстро действию, будет гарантировать попадание $v(t)$ в область $\tilde{\Omega}^m$, которая определяется выражениями (18), (19). Тем не менее в условиях нерегулярных помех ξ, ζ попадание вектора измеренных величин $v'(t)$ вовсе не гарантируется. Действительно, вполне возможна такая ситуация, когда $v'(t)$ будет внутри области достоверности $\tilde{\Omega}^m$, а $v(t)$ — вне ее. Между тем можно определить некоторую область $\tilde{\Omega}^m \subset \tilde{E}^m$ с минимально возможными размерами, такую, что квазигти-мальный регулятор заведомо обеспечивает попадание $v'(t)$ в $\tilde{\Omega}^m$ (именно этот факт используется далее для построения алгоритма адаптации). Нетрудно показать, что

$$\tilde{\Omega}^m = S = \{v \in \tilde{V} : \|v\| \leq R\}, \quad (21)$$

где

$$R^2 = r^2 + 3N_2^2 + 2N_1\delta + 2N_2(\sqrt{B} - \sqrt{B_1}) + \\ + 2c \left(\sqrt{\frac{2c^3 + G^2\delta}{2c + \delta}} + A - \sqrt{\frac{2c^3 + G^2\delta}{2c + \delta}} + A_1 \right), \quad (22)$$

$$B_1 = \frac{(G^2 - c^2)(9c^2 + 12c\delta + 48^2 - G^2)}{4(2c + \delta)^2} + 2N_1 \frac{5c^2 - G^2 + 2\delta(3c + \delta)}{2c + \delta} - 4N_1^2, \quad (23)$$

$$A_1 = 4N_2^2 - 2N_2\sqrt{B_1} + 4N_1\delta, \quad (24)$$

а A, B, G определяются (15)–(17) соответственно.

После того как определена область $\tilde{\Omega}^m$, можно приступить к формулировке алгоритма коррекции c_n . В соответствии с подходом, разработанным в [6], реализация алгоритма адаптации предусматривает заполнение координаты точки $v(t_n)$ пересечения в первый раз траектории движения с разделяющей поверхностью $F(v, c_{n-1}) = 0$ в некоторый момент $t = t_n$ и анализ результата завершения n -го цикла испытаний. В этом случае алгоритм адаптации строится в форме следующей рекуррентной процедуры, заимствованной из [8]:

$$c_{n-1}, \text{ если } \|v(t_n)\| \leq \Delta \text{ или вектор } v(t) \text{ попадает в область } \Omega \\ c N' \text{ переключений } u(t); \\ c_n = \begin{cases} \Pr_{\Xi} \left\{ c_n - \mu [g_c(v_n, c_{n-1}) - w_n] \frac{dF(v, c)}{dc} \middle| (v_n, c_{n-1}) \right\} & \text{в остальных случаях.} \end{cases} \quad (25)$$

В этом алгоритме $v^T = [v_1, v_2]$, $\mu \in \mathbb{R}^+ \setminus \{0\}$ — параметр, который желательно брать достаточно малым; $\Pr_{\Xi}\{c'\}$ — проектор неизвестного коэффициента $c' \in \mathbb{R}$ на выпуклое множество $\Xi = [\underline{b}, +\infty) \subset \mathbb{R}$;

$$g_c(z, c) = \frac{2}{\pi} \arctg \frac{F(v, c)}{z}, \quad (26)$$

где $w_n = \begin{cases} +1, & \text{если } N > N', \\ -1, & \text{если } N \leq N' \text{ переключений } u(t) \text{ не попадает в } \tilde{\Omega}^m, \end{cases}$ (27)

$\Delta > 0, \varepsilon > 0$ — некоторые наперед заданные достаточно малые числа, выбираемые конструктором.

Производная скалярной функции $F(c, v)$ по параметру c на основании (5), (6) определяется так:

$$\frac{\partial F(v, c)}{\partial c} = -\operatorname{sign} v_1 \frac{|1 - (v_1 + \operatorname{sign} v_1(2(N-1)+1)c)| (2(N-1)+1)}{\sqrt{1 - (v_1 + \operatorname{sign} v_1(2(N-1)+1)c)^2}}. \quad (28)$$

Алгоритм (13) совместно с (14)–(17) представляет собой модификацию алгоритма обучения нелинейной классификации, предложенного в [8]. В отличие от алгоритма работы [8], согласно которому коэффициент c_{n-1} должен корректироваться всякий раз независимо от результата распознавания вектора $v(t_n)$, коррекция c_{n-1} по алгоритму (23) осуществляется только при наличии ошибки распознавания. Операция проектирования, выполняющаяся всякий раз, когда в результате действия алгоритма значение коэффициента c_n выходит за пределы множества Ξ , не изменяет свойств сходимости алгоритма.

Выражения (13)–(17) с учетом (7)–(11) определяют алгоритм адаптивного управления объектом (1) полностью (после задания начальных условий, определяемых коэффициентом $c \in \Xi$).

При построении алгоритма (7), (11)–(16) использовано следующее положение.

Лемма 2. Для прокат эллиптической области достоверности Ω существует неодноточечное множество параллельных векторов $C \subset \mathbb{R}$, включающее коэффициент c , такое, что при любом $c^* \in C$ закон управления

$$u_n(t) = \begin{cases} +1, & \text{если } F_+(v(t-0), c^*) > 0, \\ -1, & \text{если } F_-(v(t-0), c^*) < 0, \\ u_n(t-0), & \text{если } F(v(t-0), c^*) = 0, \end{cases}$$

обеспечивает попадание коэффициента $c_n(t)$ в область Ξ с переключением $u_n(t)$ не более чем за $N = j+1$ раз на n -м цикле при произвольном начальном векторе $v_n(0)$, где

$$j = \begin{cases} [d] - 1, & \text{если } \{d\} = 0, \\ [d] & \text{в другом случае;} \end{cases} \quad \text{а } d = \sqrt{(v_{10}^2 + v_{20}^2)/2c^*} = [d] + \{d\}.$$

Здесь $[\cdot], \{ \cdot \}$ обозначают целую и дробную части d .

Модельный эксперимент. Для исследования свойств сходимости предложенного алгоритма проводилось моделирование адаптивного регулятора (25)–(28) для финитного управления объектом (1) с параметрами $k = 1$, $\omega = 5$ ради/с при различных начальных условиях $v^T(0) = \{x(0), y(0)\}$. При оптимальном параметре $c_{\text{опт}} = 0,2$, объект (1) из начального состояния $v^T(0) = (-0,6, 0)$ перемещается в начальное координат с $N = 2$ за время $t_{\text{опт}} = 0,95$ с при отсутствии помех.

В процессе эксперимента установлены такие значения параметров алгоритма обучения: $\varepsilon = 0,01$, $\mu = 0,01$, $\Delta = 0,042$. В каналах измерения действуют помехи $|\xi(t)| \leq 0,1$, $|\zeta(t)| \leq 0,1$. Начальное значение c_0 выбрано произвольным образом, $c_0 = 1,8$. Результаты моделирования показаны на рис. 4–6. Рис. 4 представляет динамику объекта (1) в плоскости фазовых переменных x , y в течение 10 первых переключений управления при перемещении из того же начального состояния $\varphi^T(0) = (-0,6, 0)$ в область $\Omega = \{x : |x| \leq 0,13, y : |y| \leq 0,13\}$ на первом (рис. 4) и последнем (рис. 5) циклах испытания. В процессе действия алгоритма (11)–(14) за $n = 210$ получен параметр $c_{210}^T = 0,248$, удовлетворяющий условию управления, квазиоптимального по быстродействию: $T = 0,95$ с ($T \geq t_{\text{opt}}$).

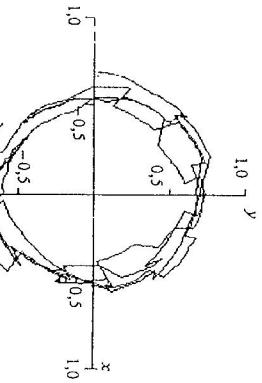


Рис. 4

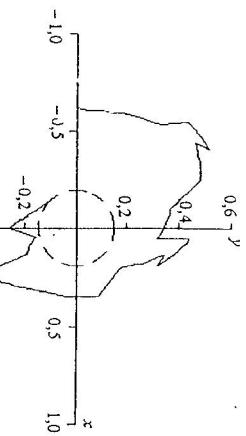


Рис. 5

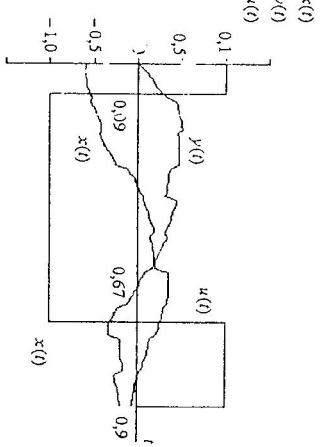


Рис. 6

На рис. 6 изображено поведение системы, соответствующее рис. 5, во временной области. Меной области.

Сходимость алгоритма оценивалась с помощью функции $V_k = (c_{\text{opt}} - c_k)^2$ (29).

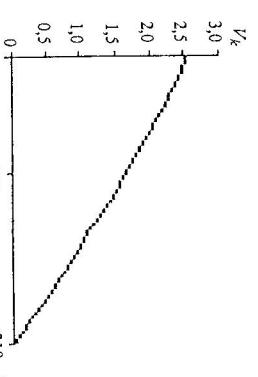


Рис. 7

Заключение. В статье предложен алгоритм адаптивного управления, обеспечивающий квазиоптимальный по быстродействию переходный процесс в системе с объектом, описываемым уравнением (1), при наличии ограниченных помех измерения. В отличие от других известных алгоритмов подобного типа в законе управления преднамеренно вводится своеобразная функция нечувствительности с гистерезисом. Это позволяет избежать ложных переключений регулятора. Показано, что при наличии нерегулярных ограничений: помех область достижимости системы не может быть установлена произвольно малой.

На основе развития подхода, предложенного в [7], решена задача синтеза алгоритма адаптации параметров регулятора к неизвестным параметрам объекта. При построении этого алгоритма существенно используется априорная информация о множестве принадлежности параметров объекта и уровнях помех.

Д.Л. Кучеров

СИНТЕЗ АДАПТИВНОГО РЕГУЛЯТОРА ДЛЯ ФЛНТНОГО КЕРУВАННЯ ТІЛОМ, ЩО ОБЕРТАЄТЬСЯ, ЗА НАЯВНІСТЬ ОБМежЕНИХ ПРЕШКОД

Запропоновано алгоритм синтезу адаптивної системи керування тілом, що обертається у просторі, за відсутностю інформації про його параметри та за наявністю обмежених шумів у каналах викидання. Алгоритм базується на процесі інтерполяції класифікації ситуації керування. При побудові алгоритму адаптації параметрів регулятора до певних параметрів об'єкта суттєво використовуються априорні оцінки області досягнення системи. Наводиться приклад синтезу регулятора.

THE SYNTHESIS OF ADAPTIVE CONTROLLER
FOR FIXED-TIME CONTROL
OF A SPINNING SPACE BODY
IN THE PRESENCE OF BOUNDED NOISE

The algorithm of synthesizing the adaptive control system of spinning space body in the absence of a priori information about its parameters and in the presence of bounded noise in the channels of measuring is considered. The algorithm is based on nonlinear procedure of a pattern classification. While constructing the algorithm of controller parameters adaptation to object unknown parameters the a priori estimates of a system attainability domain are substantially used. The results of simulation are given.

1. Пинхонов В.Ч. Позиционное, субоптимальное по быстродействию управление мобильным роботом // Искусственный интеллект. — 2001. — № 3. — С. 490–497.
2. Athans M., Falb P.L., Linear R.T. Time optimal velocity control of spinning space body // IEEE Trans. Appl. Ind. — 1963. — Р. 83–83.
3. Цыпкин Я.З. Адаптация и обучение в автоматических системах. — М.: Наука, 1968. — 400 с.
4. Кучеревич В.М., Лычак М.М. Синтез оптимальных и адаптивных систем управления. Игровой подход. — Киев: Наук. думка, — 1985. — 248 с.
5. Кучерев Д.П. Об одной задаче синтеза адаптивной системы управления, субоптимальной по быстродействию // Препр. Укр. конф. з автоматичного управління «Автоматика-98». Київ, 13–16 травня 1998 р. — Ч. 1. — Кіїв: НТУУ «КПІ», 1998. — С. 238–244.
6. Кучерев Д.П. Об адаптивном управлении спиральной системой второго порядка, субоптимальной по быстродействию // Наук. праці ДонНТУ. — 2002. — Вип. 48. — С. 63–69.
7. Кучерев Д.П. Алгоритм обучения управления вращающимися в пространстве объектом, квазиоптимальному по быстродействию // Тр. доп. XIV НТК 22–23 життя 2004 р. — Ч. 1. — Житомир: ЖВІР, 2004. — С. 108–109.
8. Blackmore K.L., Williamson R.C., Mareels I.M.Y. Learning nonlinearly parameterized decision regions // J. of Mathematical Systems, Estimation and Control. — 1996. — 6, N 1. — Р. 129–132.
9. Кучерев Д.П. Решение одной задачи синтеза адаптивной системы управления, квазиоптимальной по быстродействию, при наличии ограниченного шума // Кибернетика и вычисл. техника. — 1999. — Вып. 122. — С. 13–22.
10. Кучерев Д.П. Адаптивное квазиоптимальное по быстродействию управление некоторой динамической системой, идентификационный подход // Тр. Одес. политехн. ун-та. — 2001. — Вип. 4(16). — С. 78–81.
11. Кучерев Д.П. Об одном алгоритме обучения управления, квазиоптимальному по быстродействию // Автоматика. Автоматизация. Электротехнические комплексы и системы. — 2002. — № 1(10). — С. 30–34.

Получено 13.10.2004

ОПРЕДЕЛЕНИЕ АМПЛИТУДНО-ЧАСТОТНОЙ
ХАРАКТЕРИСТИКИ ВИБРОЗАЩИТНОЙ
СИСТЕМЫ С ПЛЮОИДАЛЬНЫМ
КАТКОВЫМ ГАСИТЕЛЕМ

Введение. При эксплуатации машиностроительных конструкций, высотных сооружений и промышленных объектов очень часто возникают вибрации и вынужденные колебания их конструкций, борьба с которыми представляет собой сложную техническую проблему.

Вместе с конструктивными решениями, которые обеспечивают наиболее радиоактивное проектирование или реконструкцию указанных объектов, для снижения уровня вибраций используются различные технические устройства, объединенные общим термином «виброгасители»: динамические гасители колебаний (ДГК), виброгасители, демпфирующие системы, балансиров и уравновешивающие звенья и т.д. [1–5]. В свою очередь, виброгасителя сооружений и промышленных объектов с использованием динамических гасителей колебаний разрабатывается на такие направления [1, 2, 5]:

- виброгасителя гибких высотных сооружений;
- комплексное использование виброзоляции и ДГК;
- виброзащита жестких сооружений и фундаментов под машины и механизмы;
- локальная виброзащита отдельных, наиболее ответственных элементов промышленных объектов и сооружений;
- многомассовые гасители колебаний.

Наиболее распространенные устройства для виброподавления вынужденных колебаний в машиностроении, на транспорте и в строительстве — это гидравлические гасители колебаний трех видов: пружинные, маятниковые и ударные, которые используются в составе с демпфирующими устройствами [1–5].

Как известно, область использования указанных устройств в составе виброзащитных систем ограничена среднечастотным и высокочастотным диапазонами собственных частот несущих объектов [1–5]. Вместе с тем существует целый ряд машиностроительных, строительных, транспортных конструкций и объектов, оснащенных целым классом катковых гасителей, которые в последние времена нашли широкое практическое применение [11–18].

Постановка задачи. В статье рассматривается динамика виброзащитной системы «подвижное массу тело — однородный шар — рабочее тело» под действием силового гармонического возбуждения $F(t) = F_0 \sin(\omega t)$ (рис. 1). При этом несущее тело и рабочее тело гасителя оборудованы соответствующими динамическими выемками, в которых без скольжения перекатывается однородный шар. Построение динамических уравнений движения такой системы было выполнено в работе [18]. Настоящая работа является ее продолжением.