

# СУБОПТИМАЛЬНОЕ УПРАВЛЕНИЕ ПРОИЗВОДСТВЕННЫМ ПРОЦЕССОМ АВИАЦИОННОЙ ТЕХНИКИ В УСЛОВИЯХ ПЕРЕМЕННОЙ РЕНТАБЕЛЬНОСТИ С ИСПОЛЬЗОВАНИЕМ ГИСТЕРЕЗИСНОЙ ФУНКЦИИ НАЗНАЧЕНИЯ ЦЕНЫ

Г. Н. Лебедев\*, Н. Н. Некрасова\*\*, О. О. Решетова\*\*\*

\*Московский авиационный институт (национальный исследовательский университет)

\*\*Воронежский государственный архитектурно-строительный университет

\*\*\*Воронежский государственный университет

Поступила в редакцию 07.11.2016 г.

**Аннотация.** Исследуется эффективность гистерезисного назначения цены в производственно-экономической системе разработки новой авиационной техники с учетом кризисных ситуаций. Предложенный подход позволяет повысить устойчивость и конкурентоспособность наукоемкого производства продукции с высокой добавленной стоимостью.

**Ключевые слова:** оптимальное управление, переменная рентабельность, гистерезисная функция цены, принцип Беллмана.

**Annotation.** Investigate the effectiveness of the hysteresis pricing in the technical and economic system development of a new aviation technics. The proposed approach allows increasing the stability and competitiveness of the knowledge-based products with the high-added cost.

**Keywords:** optimal control, variable margin, hysteretic price function, Bellman principle.

## ВВЕДЕНИЕ

В результате недавно проведенных исследований (см. [1, 2]) было показано, что задача управления производственным и конструкторским звеньями авиационного предприятия может быть сформулирована и решена с использованием методов параметрической оптимизации, которые обладают способностью учета динамики совершенствования качества продукции и зависящего от него спроса при распределении текущих финансовых, материальных и кадровых ресурсов. Установлено, что субоптимальному управлению производственным и конструкторским звеньями отвечают кусочно-постоянные функции, определяющие долю использования перечисленных ресурсов в текущий момент и величину возникающей прибыли. При этом решение задачи удалось найти за счет использования единого технико-экономического критерия

эффективности в виде суммы линейной и мультипликативной сверток отдельных технических и экономических показателей.

Отметим, что указанные результаты были получены в условиях назначения постоянной цены на продукцию. В представленной работе акцент сделан на процесс назначения цены, обладающий гистерезисными свойствами (гистерезисная функции назначения цены) с учетом количества, качества продукции, а также спроса. Указанные особенности характеризуют этот процесс как способ выбора дополнительного сигнала управления технико-экономической системой при следующей постановке задачи.

## ПОСТАНОВКА ЗАДАЧИ

Для дальнейшего нам понадобится сделать следующие предположения:

1. Модель производственного звена описывается дифференциальным уравнением первого порядка

$$\dot{x} = \frac{x}{\tau} [(1+p)U_1 - 1] \frac{Z}{U_0}, \quad (1)$$

где  $x$  – текущая скорость производства при заданном начальном  $x(0) = x_0$ , зависящем от инвестиции или стартового капитала,  $\tau$  – период оборота капитала,  $p$  – переменная рентабельность производства,

$$p = \hat{p} + A \sin \frac{2\pi t}{T_0}, \quad A > \hat{p} \quad (2)$$

$U_1$  – доля полученного дохода, отводимого на воспроизводство,  $Z$  – полученный доход в результате сбыта продукции или текущая скорость сбыта, которая в свою очередь равна:

$$Z = \min \{V, xU_0\}, \quad (3)$$

где  $U_0$  – назначенная цена на единицу продукции, являющаяся предметом выбора  $V$  – текущий спрос на продукцию, который согласно проведенным в [3] исследованиям линейно зависит от нормированного качества продукции  $Y$ , скорости его улучшения  $\dot{Y}$  и цены  $U_0$  следующим образом:

$$V = m_1 Y + m_2 \dot{Y} - m_0 U_0 \quad (4)$$

коэффициенты  $m_0$ ,  $m_1$ ,  $m_2$  считаются заданными.

2. Модель конструкторского звена также описывается в виде дифференциального уравнения первого порядка.

$$\dot{Y} = \frac{U_2}{T_1} (1 - Y), \quad (5)$$

где  $Y$  – нормированное значение растущего качества ( $0 < Y < 1$ ) и заданном начальном значении  $Y_0 < 0.5$ ,  $T_1$  – постоянная времени улучшения качества ( $T_1 > \tau$ ),  $U_2$  – доля средств, отводимых из полученного при сбыте дохода на конструкторские разработки новой авиационной техники;

3. Модель накопления прибыли  $l$  в банке, оставшейся после использовании части дохода конструкторским и производственным звеном

$$\dot{l} = (1 - U_1 - U_2) \quad (6)$$

4. Единый критерий технико-экономической эффективности предприятия в виде терминальной функции свертки линейной и мультипликативной форм в конце контроли-

руемого периода  $T_0$  функционирования системы [3].

$$\gamma = \max_{U_0, U_1, U_2} [C_1 Z(T_0) + C_1 l(T_0) + C_2 Z(T_0) + C_3 Z(T_0) l(T_0)], \quad (7)$$

где  $C_1, C_2, C_3$  – заданные весовые коэффициенты. При этом последнее слагаемое обеспечивает сбалансированность как финансово-го, так и технического состояния предприятия и качества выпускаемой продукции.

В сделанных предположениях, требуется найти близкое к оптимальному решение задачи, сформировав нужный вектор управления  $(U_0, U_1, U_2)$  как функцию вектора состояния  $(x, y, l)$  при условии, что управления и состояния входят в дифференциальные уравнения мультипликативно, а функция сбыта нелинейно зависит от спроса и предложения.

### СУБОПТИМАЛЬНОЕ УПРАВЛЕНИЕ ПРОИЗВОДСТВЕННЫМ И КОНСТРУКТОРСКИМ ЗВНОМ И ПАРАМЕТРИЧЕСКИЙ СИНТЕЗ НАЗНАЧЕНИЯ ПЕРЕМЕННОЙ ЦЕНЫ БЕЗ ИСПОЛЬЗОВАНИЯ ГИСТЕРЕЗИСНОЙ ФУНКЦИИ

Как было отмечено в [2–4], субоптимальное управление производственным и конструкторским звеном может быть получено на основе принципов динамического программирования [5]. Приняв допущение о примерном постоянстве назначаемой цены, решалась задача для двумерного вектора управления  $(U_1, U_2)$  в пространстве состояний динамической системы с использованием уравнения Беллмана в частных производных (этот подход является стандартным в методе аналитического конструирования оптимальных регуляторов (АКОР)):

$$\begin{aligned} \frac{\partial \mathcal{E}}{\partial t} = & - \min_{U_1, U_2} [C_1 \dot{Z} + C_2 (1 - U_1 - U_2) Z + \\ & C_3 (Zl + lZ) + C_0 (U_1^2 + U_2^2) + \\ & \frac{\partial \mathcal{E}}{\partial x} [(1+p)U_1 - 1] + \frac{\partial \mathcal{E}}{\partial y} \frac{U_2}{T_1} (1 - Y) + \\ & + \frac{\partial \mathcal{E}}{\partial l} (1 - U_1 - U_2) Z], \quad (8) \end{aligned}$$

где  $\mathcal{E}$  – искомая функция Беллмана.

Однако, в отличие от известных для АКОР результатов, полученных для линейного динамического объекта и аддитивного управления [6], синтезируемая система, описываемая уравнениями (1)–(6), содержит произведения координат состояния и сигналов управления. Поэтому задача решалась приближенно с помощью представления функции Беллмана степенным полиномом не второго, а третьего порядка

$$\begin{aligned} \varepsilon = & \beta_1 x + 0.5 Y_1 x^2 + \beta_2 Y + 0.5 \gamma_2 Y^2 + \\ & + \beta_3 l + 0.5 Y_3 e^2 + \psi_{12} x Y + \psi_{13} x l + \\ & + \psi_{23} Y l + \phi x^2 Y + p x Y^2 + \lambda x l^2 \end{aligned} \quad (9)$$

На следующем этапе с использованием методов компьютерного моделирования было установлено, что субоптимальным решением с учетом прямых ограничений является кусочно-постоянное управление, зависящее от переменной рентабельности  $p(t)$ . Графики сигналов управления представлены на рис. 1.

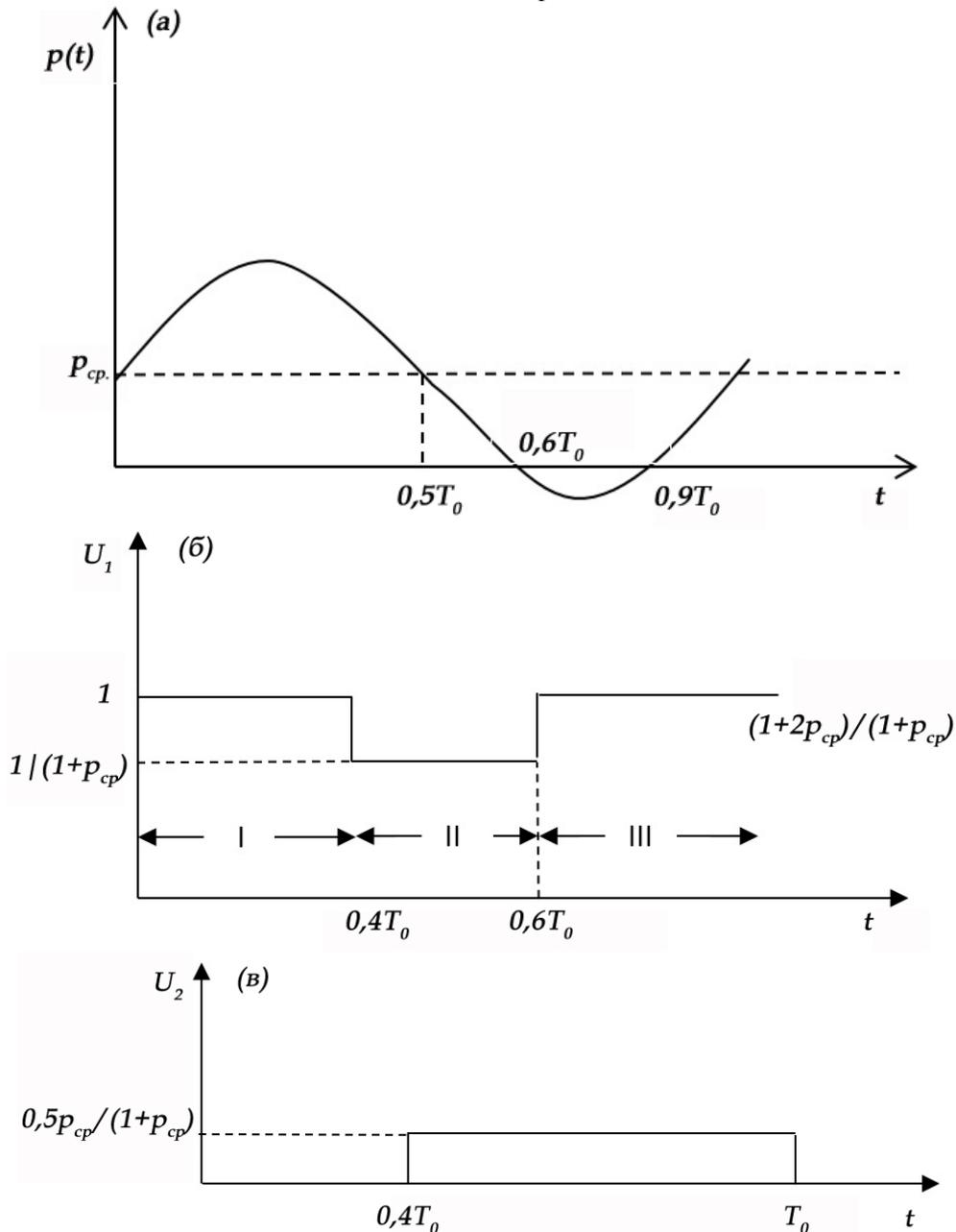


Рис. 1а, 1б, 1в. Графики изменения переменной рентабельности и управления производственным и конструкторским звеном

Из графиков видно, что за период колебания рентабельности поведение системы состоит из трех участков. (рис. 1б)

– участок I максимального расширения производства продукции;

– участок II сохранения достигнутого уровня простого воспроизводства и начала конструкторских работ и накопления прибыли;

– участок III уменьшения прибыли в кризисной ситуации при непрерывном повышении качества продукции, что видно из графика на рис. 1в.

При этом на участке I сумма  $U_1 + U_2 = 1$ .

На участке II сумма  $U_1 + U_2 = \frac{1}{1 + \hat{p}} + \frac{0.5\hat{p}}{1 + \hat{p}} = \frac{1 + 0.5\hat{p}}{1 + \hat{p}} < 1$ , вследствие чего происходит накопление прибыли со скоростью  $\frac{0.5\hat{p}}{1 + \hat{p}}$ , и с такой же скоростью расходуются средства на конструкторские разработки.

На участке III сумма  $U_1 + U_2 = 1 + \frac{\hat{p}}{1 + \hat{p}} = \frac{1 + 2\hat{p}}{1 + \hat{p}} > 1$ , поэтому накопленная прибыль уменьшается, но зато выделенные средства на сохранение темпов производства позволяют снизить его спад при отрицательной рентабельности.

Следует подчеркнуть, что полученное решение отвечает физическому смыслу решаемой задачи, и его можно использовать при дополнительном выборе не постоянной, а переменной цены  $U_0$ .

Решая задачу оптимального назначения цены  $U_0$ , будем исходить из простого предположения о стремлении достигнуть максимума скорости сбыта  $Z$ , оцениваемой по формулам (3) и (4). Однако, использовать стандартные методы оптимизации с использованием формулы (3) не удастся в силу не дифференцируемости соответствующей функции. Чтобы преодолеть это затруднение, аппроксимируем ее с помощью соотношения:

$$Z \approx \frac{ZxU_0V}{xU_0 + V}. \quad (10)$$

Здесь  $V$  – цена спроса,  $xU_0$  – цена предложения. Нетрудно убедиться, что при равенстве спроса и предложена скорость сбыта  $Z$  согласно формуле (10) равна  $V$  или  $xU_0$ , в

остальных случаях для оценки  $Z$  используется меньшее число из двух –  $V$  или  $xU_0$ . Тогда, согласно формулам (4) и (10) представим функцию  $Z$  в виде:

$$Z = 2x \frac{U_0(m_1\dot{Y} + m_2\dot{Y} - m_0U_0)}{m_1\dot{Y} + m_2\dot{Y} + (x - m_0)U_0} \rightarrow \max.$$

Используя необходимое условие экстремума, нетрудно получить следующее соотношение:

$$U_0 = \frac{m_1y + m_2\dot{y}}{m_0 + \sqrt{xm_0}}. \quad (11)$$

Выражение (11) указывает, что переменная цена  $U_0$  падает при увеличении скорости выпуска продукции от некоторого максимального значения:

$$U_{0\max} = \frac{2(m_1y + m_2\dot{y})}{3m_0} \quad (12)$$

до минимального значения  $U_{0\min}$ , определяемого себестоимостью выпуска продукции:

$$U_{0\min} = \frac{(m_1y + m_2\dot{y})}{3m_0}. \quad (13)$$

Попутно заметим, что допущение о назначении переменной цены, обеспечивающей равенство предложения и спроса, то есть  $V = xU_0$  дает следующий ответ, полученный из выражения (4)

$$U_0 = \frac{m_1y + m_2\dot{y}}{x + m_0}. \quad (14)$$

Можно убедиться, что ни попытка назначить постоянную цену по формулам (12) и (13), ни по формуле (14) при обеспечении равенства спроса и предложения не дают лучшего ответа по сравнению с назначением по формуле (11). Однако, главным недостатком параметрического синтеза является отсутствие учета динамики изменения качества продукции и зависящего от него спроса. На практике быстрое непрерывное изменение цены не сразу приведет к желаемому повышению скорости сбыта, поэтому в ряде прогнозируемых случаев необходимо назначать цену заблаговременно скачком, что позволяет осуществить гистерезисная функция.

## НАЗНАЧЕНИЕ КУСОЧНО-ПОСТОЯННОЙ ЦЕНЫ С ПОМОЩЬЮ ГИСТЕРЕЗИСНОЙ ФУНКЦИИ

Поясним процесс гистерезисного назначения цены и его преимущества, обратившись более подробно к рис. 2 [7–10], дополнительно изобразив на нем варианты альтернативного назначения кусочно-постоянной цены следующим образом:

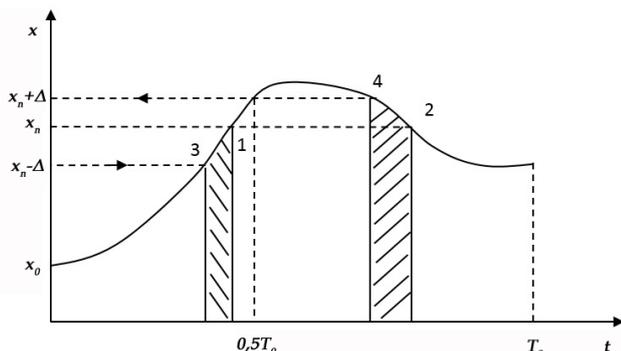


Рис. 2. График изменения скорости производства при переменной рентабельности

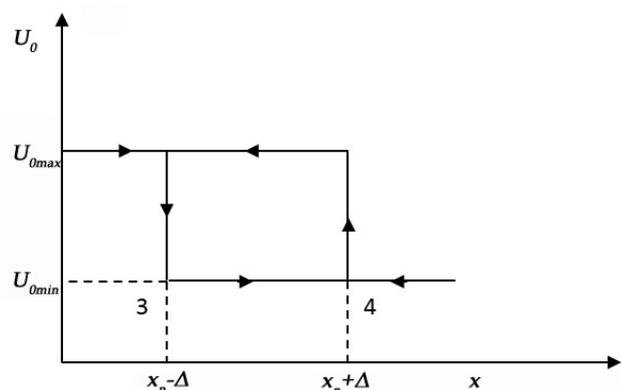


Рис. 3. Гистерезисная функция назначения цены

Рассмотрим сначала вместо выражений (10), (11), (14) назначения переменной цены самый простой вариант — назначение либо максимального значения  $U_{0max}$ , либо минимального значения  $U_{0min}$  в зависимости от выбранного порога  $x_n$ , показанного на рис. 2 пунктирной линией. Тогда, в случае  $x < x_n$  назначается максимальная цена, на следующем участке — минимальная вплоть до точки 2, затем цена возвращается к максимальному значению. При этом, в данном варианте совершенно неважно, с какой производной  $\dot{x}$  принимается решение о переключении цены

(в точках 1 и 2 она имеет разные знаки). Указанному варианту соответствует самый грубый способ назначения кусочно-постоянной цены.

На следующем этапе рассмотрим другой вариант, который учитывает знак производной  $\dot{x}$ . Для этого зададимся интервалом  $[x_n - \Delta, x_n + \Delta]$ , показанным на рис. 2. В точке 3 велико не только значение  $x$ , но и ее положительная производная, т. е. прогнозируется дальнейший рост (расширение производства), и поэтому следует как можно раньше назначить минимальную цену, чтобы повысить спрос на продукцию до соответствующего уровня.

Проводя аналогичные рассуждения для точки 4, можно убедиться, что возврат к максимальной цене также нужно сделать ранее. Таким образом получается, область назначения минимальной цены, лежащая между точками 1 и 2, перемещается в область между точками 3 и 4. В соответствии с приведенными рассуждениями гистерезисную функцию назначения цены можно проиллюстрировать рис. 3.

Гистерезисная петля характеризуется четырьмя параметрами —  $U_{0max}$ ,  $U_{0min}$ ,  $x_n - \Delta$ ,  $x_n + \Delta$ .

В представленной работе значения  $U_{0max}$  и  $U_{0min}$  вычисляются с использованием выражений (12) и (13), а значение  $x_n - \Delta$  было принято равным  $\frac{2}{3}m_0$ . Оптимальное значение величины выбиралось экспериментально с использованием методов компьютерного моделирования по критерию максимума эффективности  $\gamma$ , вычисляемого с помощью соотношения (7).

## КОМПЬЮТЕРНОЕ МОДЕЛИРОВАНИЕ СИСТЕМЫ УПРАВЛЕНИЯ РАЗРАБОТКАМИ И ПРОИЗВОДСТВОМ АВИАЦИОННОЙ ТЕХНИКИ ПРИ РАЗЛИЧНЫХ ВАРИАНТАХ НАЗНАЧЕНИЯ ЦЕНЫ

Для уточнения параметров назначения цены и сравнения различных вариантов параметрического синтеза было проведено ком-

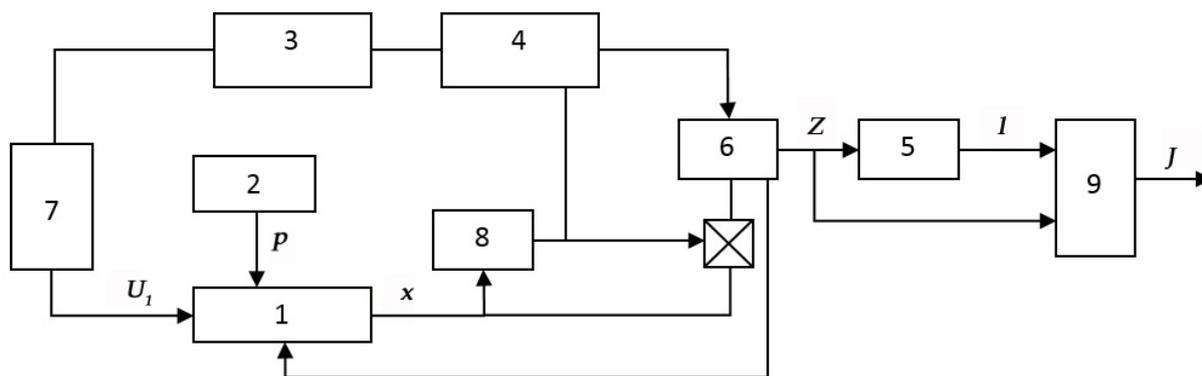


Рис. 4. Блок-схема моделируемой системы управления предприятием при назначении цены

пьютерное моделирование с использованием среды MatLab. Блок-схема моделируемой системы представлена на рис. 4.

Схема содержит следующие блоки:

1. производственное звено;
2. блок переменной рентабельности;
3. конструкторское звено;
4. блок формирования спроса;
5. блок накопления прибыли;
6. блок формирования сбыта;
7. управляющая часть производством и конструкторскими разработками;
8. блок назначения цены на продукцию;
9. критериальная часть оценки эффективности.

Из них первые пять блоков – динамические звенья, которые имеют следующие передаточные функции (здесь  $S$  – переменная Лапласа):

$$x = \frac{1}{S\tau} [(1+p)U_1 - 1], x(0) = x_0;$$

$$p = S^2 \frac{1}{T_0^2}, \dot{p}(0) = A, p(0) = \hat{p};$$

$$Y = \frac{1}{\frac{T_1}{U_2} S + 1}; 1 > Y(0) > 0;$$

$$V = (m_1 + m_2 S)Y - m_0 z;$$

$$l = \frac{z}{S} (1 - U_1 - U_2), l(0) = 0; \quad (15)$$

Блокам (6)–(9) соответствуют нелинейные преобразования фазовых переменных.

Среди них наибольший интерес представляет блок 8 назначения цены в виде гистерезисной функции, показанной на рис. 3, реализующий логическую схему с помощью

однотипных релейных элементов в соответствии со следующим соотношением:

$$Z = \frac{V}{2m_0} [1 + \Phi_1 \Phi_2 + (1 - \Phi_1) \Phi_3], \quad (16)$$

где  $\Phi(\xi_i) = \begin{cases} 1, & \text{при } \xi_i > 0 \\ 0, & \text{при } \xi_i \leq 0 \end{cases}$ , а входными сигналами  $\xi_i$  являются  $\xi_1 = \dot{x}$ ;

$$\xi_1 = m_0 - x; \quad \xi_3 = m_0 + \Delta - x.$$

Логическая схема гистерезисной функции назначения цены в среде MatLab показана на рис. 5.

В процессе моделирования учитывались следующие особенности:

– в случае отсутствия прибыли ( $l = 0$ ) автоматически обнуляются сигналы управления  $U_1$  и  $U_2$ .

– кусочно-постоянное управление  $U_1$  принимает одно из трех значений  $-1$ , (на участке I),  $\frac{1}{1+\hat{p}}$  (на участке II), и  $\frac{1+1.5p}{1+p}$  (на участке III), с целью замедления процесса спада в кризисной ситуации;

– кусочно-постоянное управление  $U_2$  либо равно нулю на участке I, либо равно  $\frac{0.5\hat{p}}{1+\hat{p}}$ , на участках I и II;

– остаток полученного дохода после сбыта продукции определяет различную скорость накопления прибыли на разных участках;

– параметры системы  $\hat{p}, A, \tau, T_0, T_1, m_0, m_1, m_2, C_1, C_2, C_3$  должны быть определены на основе качественной идентификации. В данной работе эта компонента не рассматривается, и считаются заданными следующие параметры:

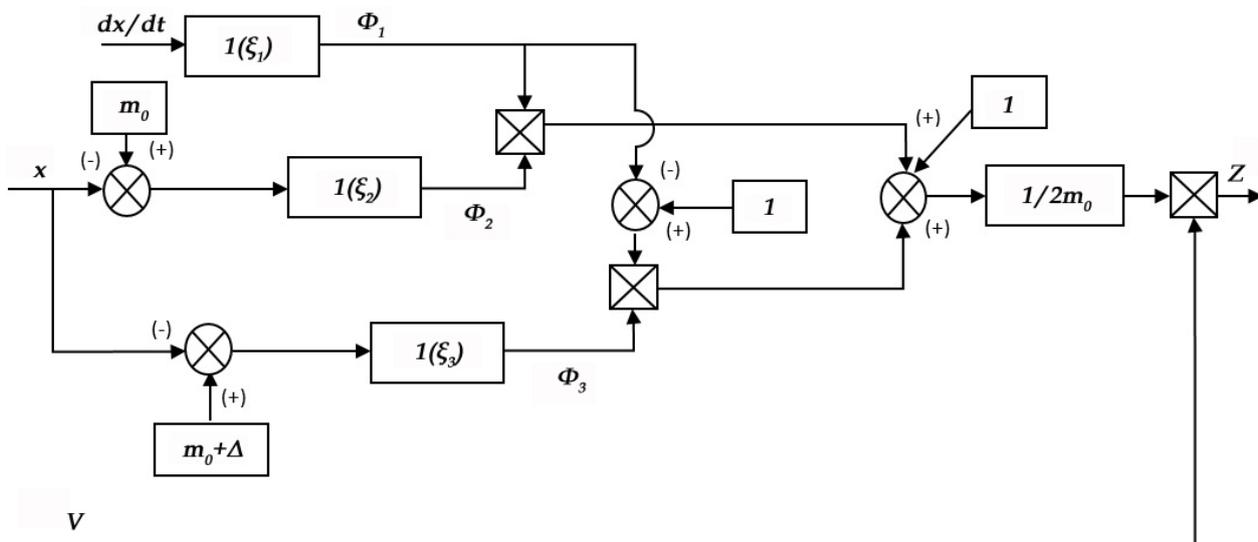


Рис. 5. Логическая схема гистерезисной функции назначения цены

$$\hat{p} = 0.2, A = 0.3 > \hat{p}, \tau = 0.2, T_0 = 10, \\ T_1 = 0.8, m_0 = 3, m_1 = 10, m_2 = 8, \\ C_1 = C_2 = 0.25, C_3 = 0.5, C_1 + C_2 + C_3 = 1.$$

– целью моделирования является экспериментальное определение оптимального размера петли гистерезисной функции назначения цены и сравнительное оценка эффективности различных вариантов назначения цены – постоянной, переменной и зависящей от скорости  $\dot{x}$  промышленного производства. При этом под постоянной ценой подразумевается ее независимость от скорости производства.

Результаты моделирования показали, что переменная цена более выгодна, чем постоянная, а гистерезисная функция дополнительно повышает эффективность технико-экономической системы, по выбранному показателю (см. выражение (7)) на 10–15 %.

### ЗАКЛЮЧЕНИЕ

В работе показано, что гистерезисное назначение цены на продукцию авиационной техники при переменной рентабельности предприятия обеспечивает его максимальную эффективность. Преимущество назначения переменной цены возрастает при создании наукоемкой продукции и при непрерывном повышении ее качества, что наиболее характерно для авиационной техники. Использование при поиске единого субопти-

мального решения в виде суммы аддитивный и мультипликативной сверток обеспечивает сбалансированность системы, а гистерезисное назначение цены повышает устойчивость ее развития с учетом возникновения кризисных ситуаций.

Работа выполнена при финансовой поддержке РФФИ (проект 16-08-00312)

### СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

1. Лебедев Г. Н., Аунг Мьё Тху, Дао Нгок Тхай. Оценка условий устойчивого сохранения эффективности промышленного производства авиационной техники в кризисных ситуациях за счет совершенствования технологии ее изготовления // Изд. Вестник МАИ. – М. – 2012. – С. 13–19.
2. Лебедев Г. Н., Дао Нгок Тхай. Задача оптимального управления производством в кризисных ситуациях с учетом совершенствования создаваемой новой авиационной техники // Труды МАИ. – М. – 2013. – № 63. – С. 9.
3. Лебедев Г. Н., Дао Нгок Тхай, Михайлин Д. А. Синтез оптимального управления конструкторским звеном предприятия при создании новой авиационной техники в кризисных ситуациях // Авиакосмическое приборостроение. – М. – 2013. – № 10, С. 22–30.
4. Лебедев Г. Н. Разработка алгоритмического обеспечения для решения резерви-

рования источников информации на борту самолета / Г. Н. Лебедев, Г. М. Синевич, Д. А. Михайлин // Вестник Воронеж. гос. ун-та. Сер. Системный анализ и информационные технологии. – 2016. – № 2. – С. 11–15.

5. Беллман Р. Динамическое программирование. – М. : ИНЛ, 1960.

6. Летов А. М. Динамика полета и управление. – М. : Наука, 1969.

7. Semenov M. E., Grachikov D. V., Rukavitsyn A. G., Meleshenko P. A. On the state feedback control of inverted pendulum with hysteretic nonlinearity / M. E. Semenov, D. V. Grachikov, A. G. Rukavitsyn, P. A. Meleshenko // МАТЕС Web of Conferences. – 2014. – Vol. 16. – P. 05009.

8. Semenov M. E., Shevlyakova D. V., Meleshenko P. A. Inverted pendulum under hysteretic con-

trol: stability zones and periodic solutions / M. E. Semenov, D. V. Shevlyakova, P. A. Meleshenko // Nonlinear Dynamics. – 2014. – Vol. 75. – P. 247–256.

9. Семенов М. Е. Адаптивное управление неустойчивым объектом с гистерезисными свойствами / М. Е. Семенов, А. Г. Рукавицын, О. И. Канищева, А. Е. Пигарев // Вестник Воронеж. гос. ун-та. Сер. Системный анализ и информационные технологии. – 2014. – № 1. – С. 40–44.

10. Лебедев Г. Н. Управление предприятием в условиях расплывчатой неопределенности / Г. Н. Лебедев, М. Г. Матвеев, М. Е. Семенов, О. И. Канищева // Вестник Воронеж. гос. ун-та. Сер. Системный анализ и информационные технологии. – 2012. – №1. – С. 102–106.

**Лебедев Георгий Николаевич** – д-р техн. наук, профессор 301 кафедры Московского авиационного института, Заслуженный деятель науки РФ.

**Некрасова Наталия Николаевна** – канд. техн. наук, доцент кафедры высшей математики Воронежского государственного архитектурно-строительного университета. E-mail: Nekrasova-N@yandex.ru

**Решетова Ольга Олеговна** – магистрант кафедры цифровых технологий, факультет компьютерных наук, Воронежский государственный университет.

**Lebedev George N.** – Doctor of Technical Sciences, Professor 301 Department of the Moscow Aviation Institute, Honored Science Worker.

**Nekrasova N. N.** – candidate of engineering sciences, associate professor of the higher mathematics department of Voronezh State University of Architecture and Civil Engineering. E-mail: Nekrasova-N@yandex.ru

**Reshetova Olga O.** – Postgraduate Student, Department of digital technology, Computer Sciences Faculty, Voronezh State University.