

УДК 621.01

Р. П. ДЖАВАХЯН, Э. А. АКОЦДЖАНЯН, К. В. ГАСПАРЯН

УНИФИЦИРОВАННЫЙ ПОДХОД К СИЛОВОМУ АНАЛИЗУ ОДНОПОДВИЖНЫХ ПРОСТРАНСТВЕННЫХ ЧЕТЫРЕХЗВЕННИКОВ, МОДЕЛИРУЕМЫХ ЦЕПЬЮ ЦСЦЦ

Предлагаемый унифицированный подход к силовому анализу пространственных четырехзвенников, моделируемых кинематической цепью ЦСЦЦ, основан на замене цилиндрических кинематических пар цепи условными (У) сферами, имеющими все составляющие главного вектора и главного момента сил реакции по трем взаимно перпендикулярным осям. Полученная после замены цепи М.У.У разбивается на входящее звено типа УС и звено типа СУУ, для которых выводится уравнение равновесия, из которых подстановкой соответствующего набора значений коэффициентов k_j ($j = 1 \dots 10$) получаются уравнения равновесия входящего в состав рассматриваемого механизма звена и входного звена. Последовательным или совместным решением двух систем из 12 и 6 линейных уравнений определяются значения неизвестных реакций в кинематических парах рассматриваемого четырехзвенника, а также движущей силы или движущего момента.

Ил. 2, Табл. 3, Библиогр. 2 назв.

Առաջարկվում է համապարտանքի մոտեցում ԳՄԳԳ կինեմատիկ շղթայից մոդելավորվող տարածական ցածրակարգ մեխանիզմների ուժային հաշվարկին, որը հիմնված է դրանական կինեմատիկ դուգրիբը պայմանական (Պ) կոլյուբրով փոխարինելու վրա, որոնց հակազդման ուժերի զրոյացումը վերաբերում է դեկարտյան մոլեկուլային ուժերի բաղադրիչները Լրվեր փոխադրվող հաշվարկային մոտեցումների վրա: Փոխարինումից ստացվում ԳՄԳԳ շղթան բաժանվում է ՊՍ տիպի մուտքի և ՍՄՄ տիպի խմբի, երկուսը համար դուգր և և քերվում հավասարակշռության հավասարումները, որոնցից 12 և 6 գործակիցների համապարտության հավասարումի տեղադրմամբ ստացվում է ընկառնվող մեխանիզմի կազմի մեջ մտնող մուտքի ուժերի և խմբի հավասարակշռության հավասարումները: 12 և 6 հավասարումներից բաղկացած համակարգի լուծումը կամ համատեղ լուծմամբ որոշվում է ընկառնվող բաղադրիչ կինեմատիկական զույգերում անհայտ հակազդումների ինչպես նաև շարժիչ ուժի կամ շարժիչ մոմենտի արժեքները:

Одним из путей повышения эффективности автоматизированного исследования пространственных механизмов различной структуры является применение подхода, позволяющего вывести выражения взаимосвязи между искомыми и известными параметрами механизма на базе соответствующих выражений обобщающей кинематической цепи. В работе [1] представлена методика получения функций положения пространственных четырехзвенников, моделируемых кинематической цепью ЦСЦЦ. Та же методика применена для определения инерционных нагрузок упомянутых четырехзвенников [2]. В настоящей статье представлен унифицированный подход к силовому анализу одноподвижных пространственных четырехзвенников, моделируемых кинематической цепью ЦСЦЦ.

Для получения обобщающих выражений силового исследования введем понятие «условной» кинематической пары ($У$), отличающейся от других тем, что главный вектор и главный момент сил реакций в этой паре имеют все составляющие по трем взаимно перпендикулярным осям. Такое допущение позволит из системы сил в условной паре легко получить системы сил в цилиндрической, поступательной и вращательной кинематических парах. Заменяя цилиндрические пары цепи ЦСЦ условной, получим условную цепь УСУУ, которая содержит входное звено типа УС и диadu типа СУУ.

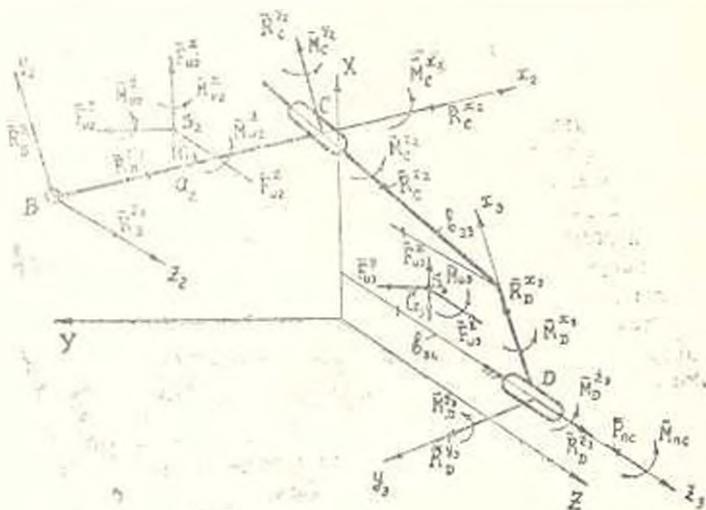


Рис 1

Уравнения равновесия диады СУУ (рис. 1) приведены в табл. 1, а значения входящих в эти уравнения сил и моментов инерции шатуна \bar{F}_{u2} , \bar{M}_{u2} и коромысла \bar{F}_{c3} , \bar{M}_{c3} , а также направляющих косинусов α_{ij} , β_{ij} и γ_{ij} ($i = 2, 3$, $j = 1, 2, 3$) могут быть установлены по формулам, приведенным в [2]. В табл. 1 приняты следующие обозначения: X_B, Y_B, Z_B и X_D, Y_D, Z_D — координаты центров шарнира B и условной пары D в неподвижной системе $OXYZ$; $X_{S_2}, Y_{S_2}, Z_{S_2}$ и $X_{S_3}, Y_{S_3}, Z_{S_3}$ — координаты центра масс S_2 шатуна и S_3 коромысла в неподвижной системе координат; \bar{G}_2 и \bar{G}_3 — силы тяжести шатуна и коромысла. Коэффициенты K_j ($j = 5 \dots 10$) могут принимать значения 0 или 1 в зависимости от типа кинематической пары в рассматриваемом механизме.

Уравнения равновесия входного звена типа УС (рис. 2) приведены в табл. 2, а значения входящих в эти уравнения проекций сил инерции входного звена \bar{F}_{u1} и направляющих косинусов α_{ij} , β_{ij} и γ_{ij} ($i = 1$, $j = 1, 2, 3$) могут быть установлены по формулам [2]. В табл. 2 приняты следующие обозначения: X_A, Y_A, Z_A — координаты центра условной пары A в неподвижной системе $OXYZ$. $X_{S_1}, Y_{S_1}, Z_{S_1}$ —

координаты центра масс S_1 входного звена в неподвижной системе координат; G_1 — сила тяжести входного звена. Коэффициенты K_j ($j = 1 \dots 4$), как и в случае диады СМУ, могут принимать значения 0 или 1 в зависимости от типа входной кинематической пары A исследуемого механизма и наличия в действующей на входное звено системе сил движущей силы или движущего момента.

Таблица 1

Уравнения равновесия диады типа СУУ

$$\begin{aligned}
 &R_B^{x_1} a_{21} + R_B^{y_1} a_{22} + R_B^{z_1} a_{23} + R_C^{x_1} a_{21} + R_C^{y_1} a_{22} + K_4 R_C^{z_1} a_{23} + F_{a2}^X - G_2 = 0, \\
 &R_B^{x_2} b_{21} + R_B^{y_2} b_{22} + R_B^{z_2} b_{23} + R_C^{x_2} b_{21} + R_C^{y_2} b_{22} + K_5 R_C^{z_2} b_{23} + F_{a2}^Y = 0, \\
 &R_B^{x_3} c_{21} + R_B^{y_3} c_{22} + R_B^{z_3} c_{23} + R_C^{x_3} c_{21} + R_C^{y_3} c_{22} + K_4 R_C^{z_3} c_{23} + F_{a2}^Z = 0, \\
 &R_B^{x_1} (\gamma_{21} Z_B - \gamma_{21} Y_B) + R_B^{y_1} (\gamma_{22} Z_B - \gamma_{22} Y_B) + R_B^{z_1} (\gamma_{23} Z_B - \gamma_{23} Y_B) + \\
 &+ R_C^{x_1} (\gamma_{21} Z_C - \gamma_{21} Y_C) + R_C^{y_1} (\gamma_{22} Z_C - \gamma_{22} Y_C) + K_4 R_C^{z_1} (\gamma_{23} Z_C - \gamma_{23} Y_C) + \\
 &+ F_{a2}^X Z_{S_1} - F_{a2}^Y Y_{S_1} - M_{a2}^X - M_{a2}^Y a_{21} - M_{a2}^Z a_{22} + K_4 M_{a2}^Z a_{23} = 0, \\
 &R_B^{x_1} (\gamma_{21} X_B - \gamma_{21} Z_B) + R_B^{y_1} (\gamma_{22} X_B - \gamma_{22} Z_B) + R_B^{z_1} (\gamma_{23} X_B - \gamma_{23} Z_B) + \\
 &+ R_C^{x_1} (\gamma_{21} X_C - \gamma_{21} Z_C) + R_C^{y_1} (\gamma_{22} X_C - \gamma_{22} Z_C) + K_4 R_C^{z_1} (\gamma_{23} X_C - \gamma_{23} Z_C) + \\
 &+ F_{a2}^X X_{S_1} - F_{a2}^Y Z_{S_1} - M_{a2}^Y - G_2 Z_{S_1} + M_{a2}^X a_{21} + M_{a2}^Z a_{22} + K_4 M_{a2}^Z a_{23} = 0, \\
 &R_B^{x_1} (\gamma_{21} Y_B - \gamma_{21} X_B) + R_B^{y_1} (\gamma_{22} Y_B - \gamma_{22} X_B) + R_B^{z_1} (\gamma_{23} Y_B - \gamma_{23} X_B) + \\
 &+ R_C^{x_1} (\gamma_{21} Y_C - \gamma_{21} X_C) + R_C^{y_1} (\gamma_{22} Y_C - \gamma_{22} X_C) + K_4 R_C^{z_1} (\gamma_{23} Y_C - \gamma_{23} X_C) + \\
 &+ F_{a2}^Y Y_{S_1} - F_{a2}^X X_{S_1} - G_2 Y_{S_1} - M_{a2}^X + M_{a2}^Y a_{21} - M_{a2}^Z a_{22} + K_4 M_{a2}^Z a_{23} = 0, \\
 &R_D^{x_1} a_{31} + R_D^{y_1} a_{32} - R_C^{x_1} a_{31} - R_C^{y_1} a_{32} - K_5 R_C^{z_1} a_{33} + F_{a3}^X - G_3 = 0, \\
 &R_D^{x_2} b_{31} + R_D^{y_2} b_{32} - R_C^{x_2} b_{31} - R_C^{y_2} b_{32} - K_5 R_C^{z_2} b_{33} + F_{a3}^Y = 0, \\
 &K_7 R_D^{z_1} - R_C^{z_1} \gamma_{31} - R_C^{z_2} \gamma_{32} - K_5 R_C^{z_3} \gamma_{33} + F_{a3}^Z - K_5 P_{a3} = 0, \\
 &R_D^{x_1} (\gamma_{31} Z_D + R_D^{y_1} \gamma_{32} Z_D - R_C^{x_1} (\gamma_{31} Z_C - \gamma_{31} Y_C) - R_C^{y_1} (\gamma_{32} Z_C - \gamma_{32} Y_C) - \\
 &- K_5 R_C^{z_1} (\gamma_{33} Z_C - \gamma_{33} Y_C) + M_{a3}^X a_{31} + M_{a3}^Y a_{32} - M_{a3}^Z a_{33} - M_{a3}^X a_{31} - K_4 M_{a3}^Z a_{33} + \\
 &+ F_{a3}^Y Z_{S_1} - F_{a3}^X X_{S_1} = 0, \\
 &K_1 R_D^{x_2} X_D - R_D^{y_2} a_{32} Z_D - R_C^{x_2} \gamma_{32} X_C - R_C^{y_2} \gamma_{33} X_C - \gamma_{22} Z_C) - R_C^{x_1} (\gamma_{22} X_C - \gamma_{22} Z_C) - \\
 &- K_4 R_C^{z_1} (\gamma_{23} X_C - \gamma_{23} Z_C) + M_{a2}^Y a_{21} + M_{a2}^Z a_{22} - M_{a2}^X a_{21} - M_{a2}^Z a_{23} - \\
 &- K_4 M_{a2}^Z a_{23} - K_4 P_{a2} Z_D + F_{a3}^X X_{S_1} - F_{a3}^Y Z_{S_1} + G_2 Z_{S_1} = 0, \\
 &R_D^{x_2} \gamma_{31} X_D - R_D^{y_2} \gamma_{32} X_D - R_C^{x_2} (\gamma_{21} Y_C - \gamma_{21} X_C) - R_C^{y_2} (\gamma_{22} Y_C - \gamma_{22} X_C) - \\
 &- K_4 R_C^{z_2} (\gamma_{23} Y_C - \gamma_{23} X_C) - K_4 M_{a2}^X - M_{a2}^Y a_{21} - M_{a2}^Z a_{22} - K_4 M_{a2}^Z a_{23} + \\
 &+ F_{a3}^X Y_{S_1} - F_{a3}^Y X_{S_1} - G_2 X_{S_1} - M_{a3}^Y + K_4 M_{a3}^Z a_{33} = 0.
 \end{aligned}$$

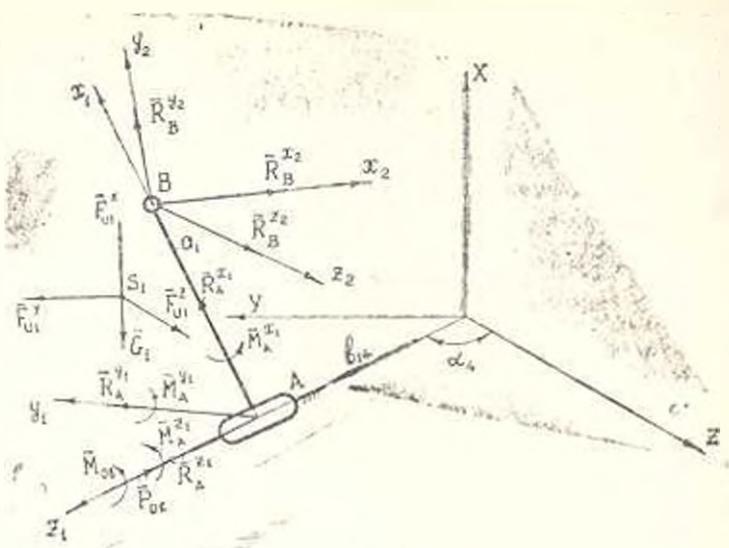


Рис. 2

Таблица 2

Уравнения равновесия в одного звена типа УС

$$\begin{aligned}
 &R_A^x a_{11} + R_A^y a_{12} - R_B^x a_{21} - R_B^y a_{22} - R_B^z a_{23} + F_{u1}^x - G_1 = 0, \\
 &R_A^y a_{11} + R_A^z a_{13} + K_1 R_A^x a_{13} - R_B^y a_{21} - R_B^z a_{22} - R_B^x a_{23} + F_{u1}^y - K_2 P_{20} \delta_{13} = 0, \\
 &R_A^z \gamma_{11} - R_A^x \gamma_{11} + K_1 R_A^y \gamma_{13} - R_B^z \gamma_{21} - R_B^x \gamma_{22} - R_B^y \gamma_{23} + F_{u1}^z - K_2 P_{20} \delta_{13} = 0, \\
 &R_A^x (\delta_{11} Z_A - \gamma_{11} Y_A) + R_A^y (\delta_{12} Z_A - \gamma_{12} Y_A) + K_1 R_A^z (\delta_{13} Z_A - \gamma_{13} Y_A) + \\
 &+ M_A^x a_{11} - M_A^y a_{12} - R_B^x (\delta_{21} Z_B - \gamma_{21} Y_B) - R_B^y (\delta_{22} Z_B - \gamma_{22} Y_B) - R_B^z (\delta_{23} Z_B - \\
 &- \gamma_{23} Y_B) + F_{u1}^y Z_{S_1} - F_{u1}^z Y_{S_1} - K_2 P_{20} (\delta_{13} Z_A - \gamma_{13} Y_A) = 0, \\
 &R_A^y (\gamma_{11} X_A - a_{11} Z_A) + R_A^z (\gamma_{12} X_A - a_{12} Z_A) + K_1 R_A^x (\gamma_{13} X_A - a_{13} Z_A) + \\
 &+ M_A^y \delta_{11} - M_A^z \delta_{12} + K_2 M_A^x \delta_{13} - R_B^y (\gamma_{21} X_B - a_{21} Z_B) - R_B^z (\gamma_{22} X_B - a_{22} Z_B) - \\
 &- R_B^x (\gamma_{23} X_B - a_{23} Z_B) + F_{u1}^z X_{S_1} - F_{u1}^x Z_{S_1} + G_1 Z_{S_1} - K_2 P_{20} (\delta_{13} X_A + K_1 M_{20} \delta_{13}) = 0, \\
 &R_A^x (a_{11} Y_A - \delta_{11} X_A) + R_A^z (a_{12} Y_A - \delta_{12} X_A) - K_1 R_A^y \delta_{13} X_A + M_A^x \gamma_{11} + M_A^y \gamma_{12} + \\
 &+ K_2 M_A^z \gamma_{13} - R_B^x (\gamma_{21} Y_B - \delta_{21} X_B) - R_B^z (\gamma_{22} Y_B - \delta_{22} X_B) - R_B^y (\gamma_{23} Y_B - \delta_{23} X_B) + \\
 &- F_{u1}^x Y_{S_1} - F_{u1}^z X_{S_1} - G_1 Y_{S_1} + K_2 P_{20} \delta_{13} X_A + K_1 M_{20} \gamma_{13} = 0.
 \end{aligned}$$

Формирование алгоритма силового анализа одноподвижных пространственных четырехзвеников, моделируемых цепью ЦСЦ, представлено в табл. 3. Для четырехзвеников 1-8 процедура силового анализа включает последовательное решение систем линейных уравнений (табл. 1 и 2) с учетом значений коэффициентов, приведенных в

табл. 3, а для четырехзвешников 9—16 задача сводится к решению системы 18 линейных уравнений (табл. 1 и 2) с учетом приведенных в табл. 3 значений коэффициентов.

Таблица 3

№	Наименование четырехзвешника	Входной параметр	Коэффициенты, значения которых равны нулю	Коэффициенты, значения которых равны нулю
1	ПСЦП	b_{11}	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{71}, k_{101}$	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}$
2	ПСЦЦ	b_{11}	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{71}$	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}, k_{101}$
3	ПСЦВ	b_{11}	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{71}, k_{101}$	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}$
4	ПСЦП	b_{11}	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{71}$	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}, k_{101}$
5	ВСЦП	φ_{11}	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}, k_{71}, k_{101}$	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}$
6	ВСЦЦ	φ_{11}	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}, k_{71}$	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{101}$
7	ВСЦВ	φ_{11}	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}, k_{71}, k_{101}$	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}$
8	ВСЦП	φ_{11}	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}, k_{71}$	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{101}$
9	ЦСПП	φ_{11}	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}, k_{71}, k_{101}$	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}$
10	ЦСПЦ	b_{11}	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{71}, k_{101}$	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}$
11	ЦСПВ	φ_{11}	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}, k_{71}, k_{101}$	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}$
12	ЦВВ	b_{11}	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{71}, k_{101}$	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}$
13	ЦВВ	φ_{11}	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}, k_{71}, k_{101}$	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}$
14	ЦВВ	b_{11}	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{71}, k_{101}$	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}$
15	ЦСПВ	φ_{11}	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}, k_{71}, k_{101}$	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}$
16	ЦСПВ	b_{11}	$k_{11}, k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{71}, k_{101}$	$k_{21}, k_{31}, k_{41}, k_{51}$

ЛИТЕРАТУРА

1. Саркисян Ю. Т. и др. Обобщенная задача в кинематическом исследовании пространственных механизмов (разрешение задачи инверсии) // Изв. АН АрмССР. Сер. ТН.—1986.—Т. XXXIX—№ 2.—С. 1—11.
2. Джавахян Р. Н., Акобджанян З. А., Гамбарян К. В. Унифицированный подход к определению инерционных нагрузок пространственных четырехзвешников // Изв. АН Армении. Сер. III.—

ЕрПН

3. XI, 1991.

Изв. НАН Армении (сер. ТН), т. XLVII, № 1—2, 1994, с. 7—11

МАШИНОСТРОЕНИЕ

УДК 621.9.013

Р. Е. АВАКЯН, Г. Б. БАГДАСАРЯН

ВЛИЯНИЕ СОЖ НА СИГЛОВЫЕ ПАРАМЕТРЫ ПРОЦЕССА ФРЕЗЕРОВАНИЯ

Цель работы — установить оптимальные режимы резания при фрезеровании различных марок стали с применением специально-охлаждающих жидкостей. В осно-