DOI:10.11918/j.issn.0367-6234.2017.01.016

重力不同引起的载人月球车操纵差异分析

梁忠超¹, 王永富¹, 刘 振², 高海波², 邓宗全²

(1. 东北大学 机械工程与自动化学院, 沈阳 110819; 2. 机器人技术与系统国家重点实验室(哈尔滨工业大学), 哈尔滨 150080)

摘 要:为分析月球与地球重力差异对驾驶员所带来的操纵影响,推导了载人月球车操纵动力学方程.基于径向基神经网络 和间接逆模型的训练方法,建立以行驶轨迹为输入、驾驶员操纵转角为输出的载人月球车操纵动力学逆系统.采用两种不同 类型的间接对比形式,包括地球重力条件下重复月面行驶的轨迹路线和月球重力条件下重复地面行驶的轨迹路线.将正弦函 数和斜坡阶越函数作为驾驶员操纵输入,获得月球或地球重力条件下的行驶轨迹,并利用逆系统求解得到不同重力条件下行 驶相同轨迹时驾驶员的操纵转角.结果表明,驾驶员在月球重力条件下需要做出更大的操纵转向角度、更快的操纵转向速度、 更高的操纵转向变换频率,并且在月球重力条件下更不容易重复地球重力条件下的相同行驶轨迹.这说明载人月球车在月球 重力条件下的操纵性能较差.

关键词:载人月球车;操纵动力学;逆系统;重力因素影响;径向基神经网络

中图分类号: TP242 文献标志码: A 文章编号: 0367-6234(2017)01-0114-06

Analysis on handling deviation caused by different gravities for lunar roving vehicle

LIANG Zhongchao¹, WANG Yongfu¹, LIU Zhen², GAO Haibo², DENG Zongquan²

(1. School of Mechanical Engineering and Automation, Northeastern University, Shenyang 110819, China;

2. State Key Laboratory of Robotics and System (Harbin Institute of Technology), Harbin 150080, China)

Abstract: For analyzing the influences of different gravities of the Earth and the Moon on driver of lunar roving vehicle (LRV), the handling dynamic functions were deduced. Based on RBF neutral networks and indirect inverse model training methods, the inverse handling system of LRV, whose inputs were the moving traces and outputs were the handling angles of the driver, was obtained. Two types of indirect comparisons were used for the inverse system, including repeating the moving traces on the Moon under the earth's gravity and repeating the moving traces on the Earth under the lunar gravity. The sine and ramp-pulse were used as the handling functions, and the moving traces on the Moon or the Earth could be solved by the handling dynamic system. Then, the handling angles could be obtained by the inverse system when repeating same traces under different gravities. The results show that the driver needs bigger steering angle, more rapid steering speed, and more frequent steering shift under the lunar gravity. It illustrats that the LRV has the worse handling performances on the Moon.

Keywords: lunar roving vehicle; handling dynamic; inverse system; effects of gravity differences; RBF neutral networks

月球探测是当前国内外星空探测的重要目标之 一^[1-3],载人月面探测是未来无人月面探测的必然 发展趋势^[4-5].其中,载人月球车在载人月面探测中 扮演着十分重要的角色^[6],是宇航员在月面执行探 索任务中必不可少的工具之一^[7].载人月球车可以 搭载宇航员,到距离登月舱更远地点进行各种探测 任务,扩大探索范围,提高探索行进速度^[8-9];另外, 载人月球车可以携带更多的月球样本和探测仪器, 降低宇航员的工作强度,完成更多类型的探测任 务^[10].但是,宇航员在操纵载人月球车的同时,面对 的是未知地形^[11-12],工作和行驶环境的特殊性对其 操纵技术提出了更高的要求.因此,以载人月球车 为主的月面活动技术是载人探月的关键技术,宇航 员操纵技术的好坏关系重大,同时也要求载人月球 车应具有较好的操纵性能.月面重力是地面重力的 1/6,重力的不同会引起载人月球车的动力学系统、 悬架高度、垂直载荷等差异,会引起宇航员在月球和

收稿日期: 2015-12-02

基金项目:国家自然科学基金(51605082,51275085);中国博士后科 学基金项目(2016M591442);辽宁省博士科研启动基金 (201601006);沈阳市科技基金(F16-226-6-00)

作者简介:梁忠超(1984—),男,博士后; 王永富(1969—),男,教授,博士生导师; 高海波(1970—),男,教授,博士生导师; 邓宗全(1956—),男,教授,博士生导师

通信作者:高海波,liangfifa@163.com

地球重力条件下驾驶载人月球车时产生操纵差 异^[13].因此,研究这种差异对驾驶员所带来的影响, 不仅能够帮助宇航员在地面进行相关的驾驶训练, 也可以为宇航员在月面进行探测任务提供驾驶建 议.载人月球车操纵动力学逆系统方法不需要建立 驾驶员模型,在已知的载人月球车模型和运动状态 的基础上,就可以反求出驾驶员对其施加的操纵输 入^[14].求解得到的宇航员操纵输入,可以用来分析 什么样的操纵才是大多数宇航员驾驶载人月球车时 所容易接受,同时也是行驶最安全和最快速的^[15].

本文基于径向基神经网络的间接逆模型方法, 建立载人月球车操纵动力学的逆系统模型. 通过得 到的逆系统,对比分析宇航员驾驶载人月球车在月 球和地球不同重力条件下行驶相同轨迹时所需做出 的操纵输入. 最后利用 Vortex 仿真验证计算结果的 正确性.

1 载人月球车操纵动力学逆系统

1.1 载人月球车操纵动力学正向模型

载人月球车的三维模型如图 1 所示,具有 4 个 独立驱动的车轮,每个车轮均采用轮边电机进行驱 动.当宇航员驾驶载人月球车转向行驶时,直接控 制两前轮进行转向,后两轮固定保持与车身平行的 位置.建立载人月球车的车身局部坐标系 OXYZ,沿 车身侧倾旋转轴前进的方向为 X 轴,垂直于侧倾旋 转轴并过质心点向上的方向为 Z 轴,Y 轴按照右手 定则获得.



图 1 载人月球车三维模型及其坐标系

Fig.1 3-D model of LRV and its coordinates

载人月球车相关的参数如下: v 为载人月球车 质心处行进速度, $\mathbf{m} \cdot \mathbf{s}^{-1}$; $v_{\mathbf{f}} \sqrt{v_r}$ 为前/后轮行进速 度, $\mathbf{m} \cdot \mathbf{s}^{-1}$; Ψ 为载人月球车横摆角, \mathbf{rad} ; β 为载人月 球车质心的偏侧角, \mathbf{rad} ; α_r 为前/后轮侧偏角, \mathbf{rad} ; $c_{\alpha r}$ 为前/后车轮的侧偏刚度, $\mathbf{kN} \cdot \mathbf{rad}^{-1}$; K_{α} 为车轮的相对侧偏刚度, \mathbf{rad}^{-1} , $K_{\alpha} = c_{\alpha}/F_{z}$; $\delta_{\mathbf{f}}$ 为 前轮转向角, \mathbf{rad} ; l 为轴距, \mathbf{m} ; l_r 、为载人月球车 质心距前/后轴距离, \mathbf{m} ; ρ 为行驶轨迹曲线的曲率 半径, \mathbf{m} ; m 为载人月球车整车总质量, \mathbf{kg} ; g 为重 力加速度, m·s⁻²; J_Z 为绕过质心铅锤线的转动惯量, kg·m²; m_s 为悬架上质量, kg; J'_X 为悬架上质量 绕 X 轴的转动惯量, kg·m²; κ 为载人月球车侧倾 角, rad; k_s 为悬架等效侧倾刚度, N·m·rad⁻¹; c_s 为 悬架等效侧倾阻尼, N·m·s·rad⁻¹; h 为侧倾力 臂, m.

将载人月球车左右侧的车轮简化到中央,利用 传统地面车辆中的单轨平面模型,以质心为全局固 定坐标系的原点,横坐标 x_0 水平向右,纵坐标 y_0 竖 直向前,则车身与水平轴 x_0 的夹角即为车身横摆角 ψ ,整车行驶速度方向与车身夹角即为质心处侧偏 角 β .在转向运动过程中,车轮会发生侧滑现象,使 前/后车轮的实际前进速度方向 v_r/v_r 与滚动方向产 生一定的夹角,即为前/后轮侧偏角 α_r/α_r ,如图2所 示.此时为了平衡整车在转向过程中产生的离心 力,地面对前/后车轮会产生侧向力 F_{vr}/F_{vr} .



图 2 载人月球车横向平移和横摆自由度

Fig.2 Lateral and yaw degrees of freedom for LRV 载人月球车的结构形式与传统的地面车辆类 似,基于操纵动力学理论,驾驶员操纵载人月球车的 匀速转向过程中,主要应考虑3个自由度:绕Z轴 旋转的车身横摆自由度、绕X轴的车身侧倾自由度、 沿Y轴的侧向平移自由度.基于绕Z轴的力矩平衡、 绕X轴的力矩平衡、沿Y轴的力平衡,建立载人月球 车3自由度操纵动力学模型,并进行化简可得

 $\begin{cases} J_{Z}\psi = -gml_{r}l_{f}K_{\alpha}\dot{\psi}/v + gml_{r}l_{f}K_{\alpha}(\delta_{f} + \delta_{r})/l, \\ J_{X}\ddot{\kappa} - m_{s}hv(\dot{\psi} + \dot{\beta}) = (m_{s}gh - k_{s})\kappa - c_{s}\dot{\kappa}, \\ m(\dot{\psi} + \dot{\beta})v - m_{s}h\ddot{\kappa} = -gmK_{\alpha}\beta + gmK_{\alpha}(l_{r}\delta_{f} - l_{f}\delta_{r})/l. \end{cases}$ (1)

定义载人月球车航向角 $\gamma = \beta + \psi$,载人月球车 状态变量 $\mathbf{x}(t) = \begin{bmatrix} \dot{\psi} & \psi & \beta & \kappa \end{bmatrix}^{\mathrm{T}}$,输出变量 $\gamma(t) = \psi + \beta$,可将式(1)化为如下形式的载人月球 车状态方程:

$$\dot{\mathbf{x}}(t) = A\mathbf{x}(t) + B\delta_{\mathrm{f}}(t),$$

$$\mathbf{y}(t) = C\mathbf{x}(t).$$
 (2)

定义质心行驶轨迹坐标 (p_x, p_y) ,则其与航向 角的关系可由下式表示:

$$\begin{cases} \dot{p}_{x} = v\cos(\psi + \beta), \\ \dot{p}_{y} = v\sin(\psi + \beta). \end{cases}$$
(3)

联立式(2)和(3)可求得质心轨迹坐标,但是由于式 (3)的引入,给系统带来了非线性,求解框图如图 3 所示.



图 3 载人月球车轨迹坐标求解框图

Fig.3 Solving flow diagram of trajectory for LRV
为了便于 RBF 神经网络的建立,将式(1)和式
(2)离散化,取常数 T 为采样周期间隔^[16],可得

 $\begin{cases} \boldsymbol{X}(k+1) = \boldsymbol{G}\boldsymbol{X}(k) + \boldsymbol{H}\boldsymbol{\delta}_{\mathrm{f}}(k), \\ \begin{bmatrix} p_{x}(k+1) \\ p_{y}(k+1) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} p_{x}(k) + v\cos(\psi(k) + \boldsymbol{\beta}(k)) \\ p_{y}(k) + v\sin(\psi(k) + \boldsymbol{\beta}(k)) \end{bmatrix}. \\ \vec{\mathbf{x}} \div: \boldsymbol{G} = \mathrm{e}^{AT}, \boldsymbol{H} = (\int_{0}^{T} \mathrm{e}^{At} \mathrm{d}t) \boldsymbol{B}. \end{cases}$

1.2 载人月球车操纵动力学逆系统模型

载人月球车的逆模型建立主要有直接逆向建模 和间接逆向建模两种方法^[17-18].直接逆向建模,如 图 4 所示,采用输入 δ_{fa} 和输出[p_x, p_y]^T数据,分别 作为 RBF 网络的输入和输出来训练网络,网络权值 利用载人月球车系统输入信号 δ_{fa} 与网络输出信号 δ_{fb} 的误差来修正.但是,这种直接逆向建模存在一 定缺陷,首先训练样本可能并不与所需要的训练样 本相对应,存在未被训练到的控制域;其次,如果该 非线性系统的映射关系不是一一对应,可能产生一 个不正确的逆模型.



图 4 载人月球车直接逆模型训练

Fig.4 Direct training of inverse model for LRV

为了克服直接逆向建模的缺点,采用间接逆向 模型训练方法,如图 5 所示,即基于期望的载人月球 车操纵动力学系统输出轨迹 $[p_{xa}, p_{ya}]^{T}$ 与实际输出 轨迹 $[p_{xb}, p_{yb}]^{T}$ 之间的误差来调整训练控制器权 值,训练过程中,网络所接受的样本输入对应于它最 终工作时接受的实际输入值.



图 5 间接逻模型训练

Fig.5 Indirect training of inverse model

间接逆模型训练过程是直接指向目标的,并且 可以在原系统的逆关系不是一一对应的情况下,也 可以找到期望特性一个对应的逆.

2 载人月球车不同重力同轨迹行驶的 求解算法

基于间接逆模型,提出两种间接轨迹输入的对 比方法:宇航员在地面重力条件下给出一定的操纵 指令后,载人月球车行驶出一定的轨迹路线;在月面 重力条件下,行驶出与上述相同的轨迹路线时,利用 逆系统求解得到此时的操纵转角输入,对比两种重 力条件下的操纵输入.

定义两种典型的宇航员车轮转角操纵输入: 其一为

$$\delta_{\rm f-e} = 0.2 \sin(\pi t/4);$$
 (4)

第二种为

 $\delta_{\rm f-e} = \begin{cases} \pi t/90(\rm rad)\,, & t \le 2.5\,; \\ (\pi/18 - \pi t/90)(\rm rad)\,, & 2.5 < t \le 5.0\,; \\ 0\,, & t > 5.0. \end{cases}$ (5)

式中 δ_{f-e} 为载人月球车在地球重力条件下的车轮转角.

以上两种为地面实验的典型工况,一种为正弦 波形的车轮转角输入,一种为斜坡脉冲的车轮转角 输入.此时式(4)和式(5)作为地球重力条件下载人 月球车正向系统的输入,计算可得到相应的行驶轨 迹;将此轨迹其作为图 5 逆系统模型的输入,通过计 算可以得到载人月球车在月面重复地面行驶出的轨 迹时,所需做出的操纵转角 δ_{f-1} ,具体的求解过程如 图 6 所示.

第二种间接轨迹输入的对比方法与图 6 方法相 类似,即:宇航员在月面重力条件下给出一定的操纵 指令后,载人月球车行驶出一定的轨迹路线;在地面 重力条件下,行驶出与上述相同的轨迹路线时,利用 逆系统求解得到此时的操纵转角输入,对比两种重 力条件下的操纵输入.间接轨迹对比的求解过程如 图 7 所示.





图 6 月面重复地面重力条件下相同行驶轨迹的求解过程

Fig.6 Solving progress of LRV under lunar gravity repeating trajectory under earth gravity



图 7 地面重复月面重力条件下相同轨迹的求解过程

Fig. 7 Solving progress of LRV under earth gravity repeat trajectory under lunar gravity

3 载人月球车不同重力条件下的逆系 统对比分析与仿真验证

阿波罗 LRV 的最快速度为 5 m/s,本实验室设 计和开发的载人月球车原理样机的理论最快速度为 3.5 m/s,载人月球车最常采用的运行速度为 2 m/s, 因此文中仅对 3 个速度条件进行分析.载人月球车 动力学分析所需的参数如表 1 所示.

表1 载人月球车计算和仿真参数

Tab.1 Parameters of calculation and simulation for LRV

$g_{\rm l}/({\rm m\cdot s^{-2}})$	$K_{\alpha - l} / \operatorname{rad}^{-1}$	$J_{X}/(\mathrm{kg}\cdot\mathrm{m}^{2})$	$J_Z / (\mathrm{kg} \boldsymbol{\cdot} \mathrm{m}^2)$
1.633 3	0.57	158.4	587
k_s_1/	$c_{\rm s-l}$ /	m/ka	m / ka
$(\mathbf{N} \cdot \mathbf{m} \cdot \mathrm{rad}^{-1}) (\mathbf{N} \cdot \mathbf{m} \cdot \mathbf{s} \cdot \mathrm{rad}^{-1})$ m/kg m_s/k		m _s / kg	
7 320	153	699	639
$g_{\rm e}/({\rm m\cdot s^{-2}})$	$K_{\alpha-\mathrm{e}}$ / rad ⁻¹	$l_{\rm f}$ / m	$l_{\rm r}$ / m
9.8	1.25	1.293	1.207
k _{s-e} /	$c_{\rm s-e}/$	h/m	u((m · o ⁻¹))
$(N \cdot m \cdot rad^{-1}) (N \cdot m \cdot s \cdot rad^{-1})$		117 III	<i>v</i> /(m·s)
43 900	920	0.388 2	2.0、3.5、5.0

3.1 月面重复地面重力条件下同轨迹行驶的操纵 动力学差异分析

将式(4)作为图 6 的输入,计算结果如图 8 所 示.可以看出载人月球车在月球重力条件下,在相 同的时间内,为了行驶与地球重力相同的轨迹,需要 进行更大的车轮转角.这也说明在月球重力下,宇 航员需要进行更快的操纵速度.同时,在月球重力 条件下的操纵输入峰值出现时间始终超前于地球重 力条件下,这说明宇航员在月球重力条件下的操纵 反应时间更短.



Fig.8 Comparison of handling angle of LRV under lunar gravity repeating trajectory under earth gravity (sine input)

将式(5)作为图6的输入,计算结果如图9所示,可 以得到与图8相类似的结论,即月球重力条件下重复行 驶地球的轨迹时,需要进行更快的操纵速度,更短的操纵 反应时间,以及更大的操纵幅度.除此之外,宇航员在月 面重复行驶地面相同的轨迹时,产生了更多的操纵波动, 这说明宇航员在月球重力条件下需要进行多次操纵的变 换来维持特定的轨迹,增大了操纵难度,也说明月球重力 条件下的载人月球车的操纵稳定性较差.





Fig.9 Comparison of handling angle of LRV under lunar gravity repeating trajectory under earth gravity (pulse-ramp input)

本文中采用 Vortex 软件,对载人月球车进行月 球重力条件下的操纵动力学仿真,虚拟仿真模型的 搭建如图 10 所示.验证方法为:将图 8 和图 9 中同 轨迹行驶时的操纵转角计算结果,作为 Vortex 的载 人月球车仿真模型的输入,获得相应的行驶轨迹,验 证轨迹的重合程度.



图 10 载人月球车虚拟仿真模型

Fig.10 Virtual simulation model of LRV 通过 Vortex 的仿真,验证逆系统计算方法得到 的采用图 8 与图 9 操纵转角的同轨迹情况,载人月 球车在月球和地球重力条件下不同速度行驶时,月 面重复地面同轨迹的行驶工况下,仿真轨迹几乎完 全重合,验证了计算结果的精度,同时也验证了逆系统模型的正确性.

3.2 地面重复月面重力条件下同轨迹行驶的操纵 动力学差异分析

图 8 和图 9 的计算结果为月面重复地面同轨迹 行驶的车轮转角操纵输入,采用的是图 6 的计算方 法.为了更全面的对比不同重力条件下,宇航员操纵 载人月球车行驶相同轨迹时,产生的操纵转角差异. 下面对比和分析地面重复月面同轨迹行驶时的操纵 转角差异.将式(4)和(5)的操纵转角作为图 7 的输 入,所得到的计算结果分别如图 11 和图 12 所示.

由图 11 和图 12 的计算结果,可以得到与图 8 和 图 9 相类似的结论.并且,宇航员在地面重力条件下 重复月面上行驶出的轨迹时,所需做出的操纵转角曲 线更平滑,这说明宇航员在地面条件下更容易重复或 复现月面重力条件下载人月球车的行驶轨迹.

在 Vortex 仿真中,验证图 11、12 的计算结果. 载人 月球车在月球和地球重力条件下以不同速度行驶时, 重复同轨迹的行驶,仿真轨迹几乎完全重合,验证了计 算结果的精度,同时也验证了逆系统模型的正确性.



图 11 地面重复月球重力条件下载人月球车行驶轨迹时的车轮操纵转角计算结果对比(正弦输入) Fig.11 Comparison of handling angle of LRV under earth gravity repeating trajectory under lunar gravity (sine input)





图 12 地面重复月球重力条件下载人月球车行驶轨迹时的车轮操纵转角计算结果对比(斜坡脉冲输入)

Fig.12 Comparison of handling angle of LRV under earth gravity repeating trajectory under lunar gravity (pulse-ramp input)

4 结 论

1) 宇航员在"月球"重力条件下驾驶载人月球 车重复"地球"重力条件下相同的行驶轨迹时,需要 做出更快速的操纵速度、更大的操纵幅度、更短的操 纵反应时间.这也说明,在月球重力条件下的载人 月球车操纵难度较大,操纵稳定性较差.

2) 宇航员在"地球"重力条件下驾驶载人月球车 重复"月球"重力条件下相同的行驶轨迹时,其操纵转 角曲线更平滑,这说明宇航员在地球重力条件下更容 易重复或复现月球重力条件下月球车的行驶轨迹.

参考文献

- [1] SILK E A, CREEL R. Technology development for lunar thermal applications and the next generation of space exploration [J]. Journal of Aerospace Engineering, 2007, 221(2): 305-309. DOI: 10.1243/09544100JAER0170.
- [2] SANDERS G B, LARSON W E. Progress made in lunar in situ resource utilization under NASA's exploration technology and development program [J]. Journal of Aerospace Engineering, 2012, 26 (1): 5-17. DOI: 10.1061/9780784412190.050.
- [3] CONG P C, LAN Y F, ZHANG X. Adaptive control of dual-arm space manipulator capturing object [J]. Journal of Aerospace Engineering, 2013, 227(6): 992–999. DOI: 10.1177/0954410012447043.
- [4] VISCIO M A, VIOLA N, GARGIOLI E, et al. Conceptual design of a habitation module for a deep space exploration mission [J]. Journal of Aerospace Engineering, 2013, 227(9): 1389-1411. DOI: 10. 1177/0954410012457292.
- [5] HOWE S D, O'BRIEN R C, AMBROSI R M, et al. The Mars hopper: an impulse-driven, long-range, long-lived mobile platform utilizing in situ Martian resources[J]. Journal of Aerospace Engineering, 2011, 225 (2): 144–153. DOI: 10.1016/j.actaastro.2011.07.005.
- [6] 范雪兵,邓宗全,高海波,等.载人月球车金属弹性筛网轮设计与分析[J].宇航学报,2014,35(2):235-244.DOI:10.3873/j.issn.1000-1328.2014.02.016.

FAN Xuebing, DENG Zongquan, GAO Haibo, et al. Design and analysis of flexible wire mesh tire for manned lunar roving vehicle [J]. Journal of Astronautics, 2014, 35(2): 235-244.

- [7] HSU H W, HORANYI M. Ballistic motion of dust particles in the Lunar Roving Vehicle dust trails[J]. American Journal of Physics, 2012, 80(5): 452-456. DOI: 10.1119/1.3699957.
- [8] LIANG Zhongchao, WANG Yongfu, CHEN Gang, et al. Mechanical

model for deformable and mesh pattern wheel of lunar roving vehicle [J]. Advances in Space Research, 2015, 56(12): 2515-2526. DOI: 10.1016/j.asr.2015.10.019.

- [9] GAO Haibo, LIANG Zhongchao, DING Liang, et al. Approach for vertical loading error compensation for wheel test bench of lunar rover vehicle[J]. Journal of the Chinese Society of Mechanical Engineers, 2013, 34(6): 561-569.
- [10]邓宗全,范雪兵,高海波,等.载人月球车移动系统综述及关键技术分析[J]. 宇航学报,2012,33(6):675-689.DOI:10.3873/j.issn.1000-1328.2012.06.001.
 DENG Zongquan, FAN Xuebing, GAO Haibo, et al. Review and key techniques for locomotive system of manned lunar rovers[J]. Journal of Astronautics, 2012, 33(6):675-689.
- [11] DING Liang, GAO Haibo, LI Yuankai, et al. Improved explicit-form equations for estimating dynamic wheel sinkage and compaction resistance on deformable terrain[J]. Mechanism and Machine Theory, 2015, 86(4): 235-264. DOI: 10.1016/j.mechmachtheory.2014.12.011.
- [12] LIANG Zhongchao, GAO Haibo, DING Liang, et al. Analysis of driving efficiency for LRV's wheels by forced-slip method[J]. Advances in Space Research, 2014, 54(10): 2122-2130. DOI: 10. 1016/j.asr.2014.03.016.
- [13] LIANG Zhongchao, GAO Haibo, DING Liang, et al. Approach to imitate maneuvering of lunar roving vehicle under lunar gravity using a terrestrial vehicle [J]. Mechatronics, 2015, 30(9): 383-398. DOI: 10.1016/j.mechatronics.2015.03.004
- [14] 尹浩,赵又群,温卫东,等.两种输入模型下的汽车逆问题分析[J].哈尔滨工业大学学报,2009,41(12):219-222.
 YIN Hao, ZHAO Youqun, WEN Weidong, et al. Identification of two kinds of vehicle steering input[J]. Journal of Harbin Institute of Technology, 2009, 41(12): 219-222.
- [15]赵又群,尹浩,张丽霞,等. 汽车操纵逆动力学的现状与发展
 [J]. 中国机械工程,2005,6(1):77-82.
 ZHAO Youqun, YIN Hao, ZHANG Lixia, et al. Present state and perspectives of vehicle handling invers dynamics[J]. China Mechanical Engineering, 2005, 6(1):77-82. DOI:10.3321/j.issn:1004-132X.2005.01.020.
- [16] 段广仁. 线性系统理论[M]. 哈尔滨:哈尔滨工业大学出版社, 2006. DUAN Guangren. Linear system theory[M]. Harbin: Harbin Institute of Technology Press, 2006.
- [17] BROOMHEAD D S, LOWE D. Multivariable functional interpolation and adaptive networks[J]. Complex Systems, 1988, 2(3): 321–355.
- [18] HAYKIN S.神经网络原理[M].北京:机械工业出版社, 2004.
 HAYKIN S. Neutral networks[M]. Beijing: China Machine Press, 2004.
 (编辑 杨 波)