DOI:10.3969/j.issn.1001-4551.2018.04.016

基于 UPF 的车辆紧耦合定位算法*

蒋 荣¹,陈 柏²*

(1. 东南大学 仪器科学与工程学院, 江苏 南京 210096; 2. 南京航空航天大学 机电学院, 江苏 南京 210016)

摘要:针对城市环境下车辆定位精度低、可靠性差且成本高的问题,通过融合 GPS/北斗双模卫星导航定位系统和其他低成本的车载传感器信息设计了一种车辆紧耦合定位算法。首先基于低成本的降维惯性导航定位系统和双模卫星导航定位系统建立了非线性系统状态模型和观测模型;然后使用了一种改进无迹粒子滤波算法来进行多传感器信息的融合,在信息融合过程中,运用了一种 模糊算法,根据卫星高度角和载波信噪比特征对伪距的观测噪声协方差值进行了自适应调整,从而提高了定位精度;最后,进行了 实验评估。实验结果表明:该定位方法相比基于传统粒子滤波的定位方法能有效提高定位精度,具有可行性。

关键词:车辆定位;紧耦合;无迹粒子滤波;低成本

中图分类号:TP273;TN95 文献标志码:A

文章编号:1001-4551(2018)04-0420-05

Tightly-coupled positioning solution for land vehicle based on UPF

JIANG Rong¹, CHEN Bai²

(1. School of Instrument Science and Engineering, Southeast University, Nanjing 210096, China;
2. College of Mechanical and Electrical Engineering, Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, Nanjing 210016, China)

Abstract: Aiming at achieving reliable, accurate and low-cost vehicle positioning performance in urban environment, a tightly-coupled positioning solution was researched, which integrates the dual-constellation GNSSs (i. e. GPS, BeiDou) and other low-cost complementary in-vehicle sensors. First, the nonlinear filtermodel was established based on a cost-effective reduced inertial sensor system (RISS) and dual-constellation GNSSs. Then, an improved unscented particle filter algorithm was applied to achieve the global fusion. In the implementation of fusion, a fuzzy calibration logic was introduced to adaptively adjust the noise covariance of each pseudo-range measurement based on elevation angle and carrier-to-noise ratio. Finally, the proposed solution was evaluated through experiments. The results indicate that the proposed solution can improve the positioning performance effectively compared with the conventional particle filter, which validates the feasibility of the proposed solution.

Key words: vehicle positioning; tightly-coupled; unscented particle filter(UPF); low-cost

0 引 言

随着智能交通系统(intelligent transportation system,ITS)的高速发展,高精度和高可靠性定位系统在 智能车辆相关应用中受到了广泛地关注,例如驾驶辅 助系统、防碰撞预警系统和交通控制等^[1-3]。目前,作 为主流定位系统,组合导航系统融合了多种优势互补 的传感器信息,能有效提高定位精度,被广泛应用于车 辆导航定位领域。其中,比较常用的多传感器融合方 式是全球卫星导航系统(GNSS)和惯性导航系统 (INS)的融合。

全球卫星导航系统作为车辆定位的主要信息来 源,近年来发展迅速。除了 GPS 外,中国的北斗(Bei-Dou)、俄罗斯的格洛纳斯(GLONASS)以及欧洲的伽利 略(GALILEO)等卫星导航系统都逐渐成熟。相对于 单一模式的 GNSS,多模 GNSS 在卫星的几何分布和卫

收稿日期:2017-09-07

基金项目:国家自然科学基金资助项目(51575256)

作者简介:蒋 荣(1993 –),男,江苏泰兴人,硕士研究生,主要从事车辆导航定位方面的研究。E-mail: 15751866698@163.com 通信联系人:陈 柏,男,教授,博士生导师。E-mail: chenbye@126.com

星数量上,均有着较大的优势,即使在复杂的城市环境 下,仍有较多的卫星可用于定位解算。因此,多模 GNSS 被越来越多地应用到车辆组合导航定位中^[4-5]。 但是卫星导航系统也有局限性,例如在峡谷、隧道等遮 挡环境下无法提供精确的导航定位。相比而言,惯性 导航系统(INS)由加速度计和陀螺仪组成,它能够完 全依赖设备自身完成导航定位,工作时不受外界的影 响。但其定位误差会随着时间不断累积,从而导致定 位精度和可靠性下降。然而,高精度的全维惯性单元 因为成本较高并不适用于车辆导航领域。因此如何实 现稳定、精确且低成本的车辆导航定位已成为研究的 热点^[6-7]。

此外,对于 INS/GNSS 非线性组合导航系统而言, 基于序贯蒙特卡洛方法和递推贝叶斯估计的粒子滤波 算法(Particle FilterPF),由于其相比卡尔曼滤波、扩展 卡尔曼滤波等具有较强的处理非线性、非高斯系统的 能力,已经被广泛地用来实现组合导航中的多传感器 信息融合。但是,传统的粒子滤波也存在缺点,例如: 粒子贫瘠和退化现象等,尤其是在 INS/GNSS 组合导 航应用中,传统的粒子滤波选择先验概率密度作为重 要性密度,而没有考虑到当前的观测值。这样仅仅依 赖先验概率密度分布的粒子群会与真实的后验概率密 度分布产生很大的偏差,影响定位精度^[8-10]。

针对上述问题,本文提出一种基于无迹粒子滤波 (UPF)的车辆紧耦合定位算法。

1 非线性系统模型

1.1 状态模型

本文基于降维惯性导航系统(RISS)来设计车辆 非线性运动模型。通常组合导航中使用的全维惯性单 元包含3个陀螺仪和3个加速度计,这是造成车辆组 合导航定位成本高的主要原因。而本文使用的降维惯 性导航系统只使用一个垂直方向陀螺仪和两个水平方 向的加速度计以及轮速传感器。虽然是降维惯导,但 通过陀螺仪估计车辆的航向角,两个加速度计估计车 辆的俯仰角和侧倾角,同时再结合轮速传感器信息便 仍能够实现三维定位^[11]。在本文中,横向加速度、纵 向加速度和轮速等信息都可通过车身 CAN 总线从汽 车自带的传感器中获取,节约了成本。

系统状态方程如下:

$$X_{k} = f(X_{k-1}, U_{k-1}, W_{k-1}, T_{k-1})$$
(1)

式中:X—系统状态向量;U—系统输入向量;f(·)— 非线性状态转移方程;W—系统噪声矩阵;T—输入噪 声矩阵。

在INS/GNSS组合导航中,系统噪声和输入噪声通常

设置为零均值的高斯噪声,其协方差阵分别是Q和 Γ 。

系统输入量由加速度计,垂直方向陀螺仪和轮速 传感器的信息组成,系统输入向量如下:

 $U = \begin{bmatrix} v^{w} & a^{w} & f^{e} & f^{e} & \omega^{z} \end{bmatrix}^{T}$ (2) 式中: v^{w} —通过轮速测得的车辆速度; a^{w} —从车辆轮 速求出的车辆加速度; f^{e} —横向加速度测量值; f^{e} —纵 向加速度测量值; ω^{z} —垂直方向陀螺仪输出的横摆角 速度。

系统状态向量包括车辆的位置、速度、姿态,如下 所示:

 $X = \begin{bmatrix} \varphi & \lambda & h & v^{\text{E}} & v^{\text{N}} & v^{\text{U}} & p & r & A \end{bmatrix}^{\text{T}} \quad (3)$ $\exists \text{r} \cdot \varphi - \pounds \text{g} \hat{e} \hat{e} \hat{e}_{\hat{e}}; \lambda - \pounds \text{g} \hat{e} \hat{e} \hat{e}_{\hat{e}}; h - \hat{e} \hat{g} \hat{e} \hat{e} \hat{e}_{\hat{e}}; v^{\text{E}} -$ $= \text{For a state of a$

根据上文所提的 RISS 定位模型,可得状态方程具体如下:



式中: R_{M} — 地球子午线曲率半径; R_{N} — 正常的地球曲 率半径; ω^{e} — 地球自转角速度;g— 重力加速度。

1.2 观测模型

)

在紧耦合算法中,多模卫星的伪距信息被用来作 为观测向量。

观测方程如下:

$$\boldsymbol{Z}_{k} = \boldsymbol{h}(\boldsymbol{X}_{k}) + \boldsymbol{\varepsilon}_{k} \tag{5}$$

式中:Z— 观测向量; $h(\cdot)$ — 观测方程; ϵ — 观测噪声 矩阵。

同样,观测噪声也被认为是零均值的高斯噪声,其 协方差阵为 **R**。

在本文提出的紧耦合定位算法中,采用 GPS/北 斗双模卫星导航系统的伪距测量值作为观测量。观测 向量如下:

$$\begin{aligned} \mathbf{Z} &= \left[\rho^{\text{GPS},1} \dots \rho^{\text{GPS},m_1} \rho^{\text{BDS},1} \dots \rho^{\text{BDS},m_2}\right]^{\text{T}} (6) \quad \text{GPS} \ \pi 1! 4! \square \Xi \ \text{D} \Xi \$$

式中: $[x \ y \ z]$ 一接收机(车辆)的位置; $[x^{GPS} \ y^{GPS} \ z^{GPS}]$ 一接收到的GPS卫星位置; $[x^{BDS} \ y^{BDS} \ z^{BDS}]$ 一接收到的北斗卫星位置; $\delta b^{GPS}, \delta b^{BDS}$ —GPS和北斗接收机钟差;e—地球椭圆离心率。

北斗和 GPS 的卫星位置可以根据双模接收机接 受到的各自的星历数据解算获得。

2 信息融合算法

2.1 粒子滤波

系统状态模型和观测模型都是非线性的。粒子滤 波(PF)因为能较好地处理非线性、非高斯系统,被广 泛地运用在 INS/GNSS 多传感器信息融合中。粒子滤 波算法主要有以下几个步骤^[12]:

(1) 初始化:在时刻k = 0时,用先验概率密度 $p(X_0)$ 产生粒子群 $\{(X_0^i, \eta_0^i) \mid i = 1, 2, \dots, N\}$,其中 $\eta_0^i = 1/N$;

(2) 预测:在时刻 k > 0 时,用状态转移方程更新 粒子群 { $(X_{k-1}^{i}, \eta_{k-1}^{i}$ } | $i = 1, \dots, N$ } 获得新的粒子群 $(\widehat{X}_{k,k-1}^{i}, \widehat{\eta}_{k,k-1}^{i}), \widehat{\eta}_{k,k-1}^{k} = 1/N;$

(3) 更新:依据当前的观测值,用观测似然概率函数 $\rho(\mathbf{Z}_{k} \mid \widehat{\mathbf{X}}_{k,k-1}^{i})$ 来更新粒子权重值,并且做归一化处理,获得新的权值 $\widehat{\boldsymbol{\eta}}_{k}^{i}$,用这一系列有权重的粒子来近似后验概率密度 $p(\mathbf{X}_{k} \mid \mathbf{Z}_{k})$;

(4) 输出:获得 k 时刻的状态估计, $\hat{X}_{k} = \sum_{j=1}^{N} \hat{\eta}_{k,k-1}^{i}$ $\hat{X}_{k,k-1}^{i}$;

(5) 重采样:为下一时刻迭代,获取新的粒子群 $\{(X_k^i, \eta_k^i) \mid i = 1, ..., N_o\}$

2.2 改进 UPF

2.2.1 无迹粒子滤波

PF 中采用先验概率密度作为重要概率密度 $p(\hat{X}_{k,k-1}^{i} | X_{k-1}^{i}, U_{k})$,这会造成粒子退化,影响定位精度。相比 PF,无迹粒子滤波(UPF)采用 UKF 来逼近最优重要性密度。UPF 能够得到一个较好的重要性密度 函数,能使粒子分布朝着高似然度区域移动,提高滤波估计的精度^[13]。 UPF 的算法由以下几部分组成:

初始化:
 Vi (V) i 1 : 1 2

$$X_0^i \sim p(X_0), \eta_0^i = \frac{1}{N} \quad i = 1, 2, \dots, N$$
 (8)

(2)用 UKF 更新每个粒子 Xⁱ_{k-1}:
 分散粒子:

$$\begin{cases} \omega_{0}^{(m)} = \frac{\eta}{n+\eta} \quad j = 0 \\ \omega_{0}^{(c)} = \frac{\eta}{n+\eta} + (1-\alpha_{1}^{2}+\alpha_{2}) \quad j = 0 \\ \omega_{j}^{(m)} = \omega_{j}^{(c)} = \frac{1}{2(n+\eta)} \quad j = 1, 2, \dots, 2n \end{cases}$$
(9)

$$\begin{cases} \boldsymbol{\xi}_{k-1}^{j} = \boldsymbol{X}_{k-1}^{i} \quad j = 0 \\ \boldsymbol{\xi}_{k-1}^{j} = \boldsymbol{X}_{k-1}^{i} + \left(\sqrt{(n+\eta)\boldsymbol{P}_{k}}\right)_{i} \quad j = 1,2,\ldots,n \\ \boldsymbol{\xi}_{k-1}^{j} = \boldsymbol{X}_{k-1}^{i} - \left(\sqrt{(n+\eta)\boldsymbol{P}_{k}}\right)_{i} \quad j = n+1,n+2,\ldots,2n \end{cases}$$
(10)

式中: $\eta - \eta = \alpha_1^2(n + a_3) - n;\alpha_1$ 一决定 Sigma 点的分 散程度; α_2 — 描述状态向量 *X* 的分布情况,高斯噪声 下设置为2; α_3 — 通常被设为0;n— 系统状态维数。

时间更新:

$$\begin{split} \boldsymbol{\xi}_{k,k-1}^{j} &= \boldsymbol{f}(\boldsymbol{\xi}_{k-1}^{j}) \quad j = 0, 1, \dots, 2n \\ \widehat{\boldsymbol{X}}_{k|k-1}^{i} &= \sum_{j=0}^{2n} \omega_{j}^{(m)} \boldsymbol{\xi}_{k,k-1}^{j} \\ \boldsymbol{P}_{k|k-1}^{i} &= \boldsymbol{Q}_{k} + \sum_{j=0}^{2n} \omega_{j}^{(c)} [\boldsymbol{\xi}_{k,k-1}^{j} - \widehat{\boldsymbol{X}}_{k,k-1}^{i}] \cdot \\ [\boldsymbol{\xi}_{k,k-1}^{j} - \widehat{\boldsymbol{X}}_{k|k-1}^{i}]^{\mathrm{T}} \\ \boldsymbol{\zeta}_{k,k-1}^{j} &= \boldsymbol{h}(\boldsymbol{\xi}_{k,k-1}^{j}) = 0, 1, \dots, 2n \end{split}$$
(11)

$$\widehat{\boldsymbol{Z}}_{k|k-1} = \sum_{j=0}^{2n} \omega_j^m \boldsymbol{\zeta}_{k,k-1}^j$$
(12)

测量更新:

$$\boldsymbol{P}_{ZZ} = \boldsymbol{R}_{k} + \sum_{j=0}^{2n} \omega_{j}^{c} [\boldsymbol{\zeta}_{k,k-1}^{j} - \boldsymbol{\widehat{Z}}_{k|k-1}] \cdot [\boldsymbol{\zeta}_{k|k-1}^{j} - \boldsymbol{\widehat{Z}}_{k|k-1}]^{\mathrm{T}}$$

$$\boldsymbol{P}_{XZ} = \sum_{j=0}^{2n} \omega_{j}^{c} [\boldsymbol{\zeta}_{k,k-1}^{j} - \boldsymbol{\widehat{X}}_{k|k-1}^{i}] \cdot [\boldsymbol{\zeta}_{k,k-1}^{j} - \boldsymbol{\widehat{Z}}_{k|k-1}]^{\mathrm{T}}$$

$$\boldsymbol{K}_{k} = \boldsymbol{P}_{XZ} \boldsymbol{P}_{ZZ}^{-1} \qquad (13)$$

$$\boldsymbol{\widehat{X}}_{k}^{i} = \boldsymbol{X}_{k|k-1}^{i} + \boldsymbol{K}_{k} (\boldsymbol{Z}_{k} - \boldsymbol{\widehat{Z}}_{k|k-1})$$

$$\begin{aligned} \boldsymbol{P}_{k}^{i} &= \boldsymbol{P}_{k|k-1}^{i} - \boldsymbol{K}_{k} \boldsymbol{P}_{zz} \boldsymbol{K}_{k}^{i} \end{aligned} \tag{14} \\ \widetilde{\boldsymbol{X}}_{k}^{i} &\sim N(\widetilde{\boldsymbol{X}}_{k}^{i}, \boldsymbol{P}_{k}^{i}) \end{aligned} \tag{15}$$

(3) 更新粒子权重并归一化处理:

$$\widetilde{\boldsymbol{\eta}}_{k,k-1}^{i} = \widetilde{\boldsymbol{\eta}}_{k,k-1}^{i} \frac{p(\boldsymbol{Z}_{k} + \boldsymbol{X}_{k}^{i})p(\boldsymbol{X}_{k}^{i} + \boldsymbol{X}_{k-1}^{i}, \boldsymbol{U}_{k})}{q(\boldsymbol{X}_{k}^{i} + \boldsymbol{X}_{k-1}^{i}, \boldsymbol{Z}_{k})}$$
$$\widehat{\boldsymbol{\eta}}_{k}^{i} = \widetilde{\boldsymbol{\eta}}_{k,k-1}^{i} \cdot \left(\sum_{j=1}^{N} \widetilde{\boldsymbol{\eta}}_{k,k-1}^{i}\right)^{-1}$$
(16)

(4) 状态估计:

$$\widehat{X}_{k} = \sum_{j=1}^{N} \widehat{\eta}_{k}^{i} \widetilde{X}_{k}^{i}$$
(17)

(5) 重采样:

 $\begin{bmatrix} \{\boldsymbol{X}_{k}^{i}, \boldsymbol{\eta}_{k}^{i}\}_{i=1}^{N} \end{bmatrix} = \text{Resample}\begin{bmatrix} (\tilde{\boldsymbol{X}}_{k}^{k}, \hat{\boldsymbol{\eta}}_{k}^{i})_{i=1}^{N} \end{bmatrix} (18)$ 2.2.2 模糊算法

通常,在 INS/GNSS 的组合导航算法中,每个卫星 伪距的观测噪声都被认为是具有相同噪声协方差阵的 高斯噪声。因此,公式(13)中的观测噪声协方差阵通 常被设置为:

 $\boldsymbol{R}_{k} = \operatorname{diag}[R_{0}^{2} \ldots R_{0}^{2}] \qquad (19)$

为了更好地适应车辆导航环境,提高定位精度,本 文的融合算法中采用了一种模糊算法,依据卫星信号 的高度角和载波信噪比(*C*/N0)*P*_i来对观测噪声协方 差阵进行自适应调整^[14-15]。

通过先验性知识可以知道:卫星高度角越大的卫星, 其信号受周围建筑物和树木的影响会越小,精度相对要 高;同时卫星信号的载波信噪比也是评估卫星信号精度 的特性之一,精度高的卫星信号,载波信噪比相对较小。 依据上面的分析,本文所设计的模糊算法以卫星高度角 和载波信噪比作为两个输入量。模糊输出量为调整系数。

该模糊逻辑的输入量、输出量的隶属度函数如图 1 所示。



其中,高(High)、中(Mid)、低(Low)3个隶属度函 数描述输入特征量高度角;大(Large)和小(Small)两 个隶属度函数描述输入特征量载波信噪比;精度好 (Good)、精度一般(Normal)、精度差(Bad)3个隶属度 函数描述输出变量。

该模糊算法的模糊规则如表1所示。

表1 模糊规则

P_i		$oldsymbol{\gamma}_i$	
	高	中	低
大	好	一般	一般
小	一般	一般	差

高度高、信噪比大的卫星信号精度最好;高度低、 信噪比小的卫星信号精度最差。因此,本文方法中的观 测噪声协方差阵可以设置为:

 $\mathbf{R}_{k} = \text{diag}[(\mu_{1}R_{0})^{2} \dots (\mu_{m_{1}+m_{2}}R_{0})^{2}]$ (20)

3 实 验

实验中横向和纵向加速度以及轮速信息可直接从 车身 CAN 总线上获取。同时,使用了低成本的 GPS/ 北斗双模卫星接收机 NovAtel-C260-AT 和 MEMS 陀螺 仪 VG440CA-200。此外, NovAtel SPAN-CPT 组合导航 系统被用来提供参考值。

本文将其与基于 PF 算法来进行信息融合的定位 方法进行了对比,结果如图 2 所示。



黑色虚线—SPAN-CPT 系统输出的参考值;黑色实 线—改进 UPF 算法的定位结果;黑色点画线—PF 算法 的定位结果

图 2 展示的是局部切平面坐标系下的定位结果, 横坐标表示车辆东向位置 x,纵坐标表示车辆北向位 置 y。通过对比可以看出,改进 UPF 和 PF 都能实现连 续的车辆定位,但 UPF 的定位精度要优于 PF。

两种方法定位结果的水平位置误差的统计数据如 表 2 所示。

表 2 水平位置误差统计结果

误差统计	PF	改进 UPF
Max./m	12.32	8.69
RMS./m	4.34	3.39

从表 2 中可以得出,本文所用的改进 UPF 算法的 水平位置误差分别改善了 29.46% 和 21.88%。

两种方法定位误差比较如图 3 所示。



结合表 2 和图 3 可知:相比 PF 算法,本文所使用 的算法在定位精度和稳定性上都有明显改善

4 结束语

本文融合双模卫星定位系统和其他低成本车载传 感器信息,提出了一种基于 UPF 的车辆紧耦合定位算 法。首先基于降维惯性导航系统(RISS)和双模卫星 导航系统建立系统模型;然后使用 UPF 算法实现多传 感器信息融合;此外还运用一种模糊算法对伪距观测 噪声协方差值进行自适应调整,从而提高了定位精度。

最后实车实验结果表明:相比基于 PF 的定位算法,本文方法定位误差的最大值和均方根值分别能改善29.46%和21.88%。因此,本文方法能有效提高车辆定位精度和稳定性,同时还能降低定位成本。

参考文献(References):

- [1] VU A, RAMANANDAN A, CHEN A, et al. Real-time computer vision/DGPS-aided inertial navigation system for lane-level vehicle navigation [J]. IEEE Transactions on Intelligent Transportation Systems, 2012, 13 (2): 899-913.
- JO K, CHU K, SUNWOO M. Interacting multiple model filter-based sensor fusion of GPS with in-vehicle sensors for real-time vehicle positioning [J]. IEEE Transactions on Intelligent Transportation Systems, 2012, 13 (1): 329-343.
- [3] SKOG I, HANDEL P. In-car positioning and navigation

technologies—a survey[J]. **IEEE Transactions on Intelligent Transportation Systems**,2009,10(1):4-21.

- [4] 谢 钢.全球导航卫星系统原理[M].北京:电子工业出版社,2013.
- [5] LI X, GE M, DAI X, et al. Accuracy and reliability of multi-GNSS real-time precise positioning: GPS, GLO-NASS, BeiDou, and Galileo [J]. Journal of Geodesy, 2015,89(6):607-635.
- [6] TOLEDO M R, ZAMORA I M A, ÚBEDA-M B, et al. High-integrity IMM-EKF-based road vehicle navigation with low-cost GPS/SBAS/INS[J]. IEEE Transactions on Intelligent Transportation Systems, 2007, 8(3):491-511.
- [7] GEORGY J, NOURELDIN A, KORENBERG M J, et al. Modeling the stochastic drift of a MEMS-based gyroscope in gyro/odometer/GPS integrated navigation [J]. IEEE Transactions on Intelligent Transportation Systems, 2010,11(4):856-872.
- [8] ZHANG D, FU K, GE S S, et al. Analysis of filtering methods for the SINS/CNS integrated navigation system of missile motion [C]. 2014 11th World Congress on Intelligent Control and Automation, Shenyang: IEEE, 2014.
- [9] YIN S, ZHU X. Intelligent particle filter and its application to fault detection of nonlinear system[J]. IEEE Transactions on Industrial Electronics, 2015, 62(6):3852-3861.
- [10] CHEN X, SHEN C, ZHAO Y. Study on GPS/INS system using novel filtering methods for vessel attitude determination[J]. Mathematical Problems in Engineering, 2013 (3):289-325.
- [11] NOURELDIN A, KARAMAT T B, GEORGY J. Fundamentals of inertial navigation, satellite-based positioning and their integration [M]. Berlin: Springer Science &Business Media,2012.
- [12] GEORGY J, KARAMAT T, IQBAL U, et al. Enhanced MEMS-IMU/odometer/GPS integration using mixture particle filter[J]. GPS solutions,2011,15(3):239-252.
- [13] 朱志宇. 粒子滤波算法及其应用[M]. 北京:科学出版 社,2010.
- [14] 王 宇.基于车内总线的车辆双模卫星融合定位技术研 究[D].南京:东南大学仪器科学与工程学院,2016.
- [15] LI X, JIANG R, SONG X, et al. A tightly coupled positioning solution for land vehicles in urban canyons[J]. Journal of Sensors, 2017(3):1-11.

[**编辑:**李 辉]

本文引用格式:

JIANG Rong, CHEN Bai. Tightly-coupled positioning solution for land vehicle based on UPF[J]. Journal of Mechanical & Electrical Engineering, 2018,35 (4):420-424. 《机电工程》杂志:http://www.meem.com.cn

蒋 荣,陈 柏. 基于 UPF 的车辆紧耦合定位算法 [J]. 机电工程, 2018, 35(4): 420-424.