文章编号:1001-506X(2016)03-0501-05

基于微动参数估计的非对称进动目标三维成像

胡晓伟,童宁宁,何兴宇,江 东,王宇晨

(空军工程大学防空反导学院,陕西西安710051)

摘 要:具有非对称结构的进动目标成像是目前空间目标成像的一个难点。在构建非对称进动目标回波模型的基础上,分析了成像所需的4个微动参数并给出了相应的参数估计方法。在微动参数已知的前提下,提出了一种基于三维复数逆投影变换的进动目标三维成像的方法。首先利用微动参数构建相位补偿因子,之后对时间距离像进行三维搜索,进而实现进动目标的三维成像。最后通过仿真实验验证了所提方法的有效性,同时仿真分析了微动参数估计误差对成像的影响。

关键词:非对称进动目标;微动参数估计;三维复数逆投影;三维成像 中图分类号:TN 957.51 **文献标志码:**A **DOI**:10.3969/j.issn.1001-506X.2016.03.04

Three-dimensional imaging of precession targets with unsymmetrical appendixes based on micro-motion parameters estimation

HU Xiao-wei, TONG Ning-ning, He Xing-yu, Jiang Dong, WANG Yu-chen (Air and Missile Defense College, Air Force Engineering University, Xi'an 710051, China)

Abstract: Imaging of precession targets with unsymmetrical appendixes is a key challenge for spatial targets imaging at present. The echo model of precession targets with unsymmetrical appendixes is established. Based on that, 4 micro-Doppler parameters needed for imaging are analyzed, and the corresponding parameters estimating method is given. With the parameters, a 3-D imaging method for precession targets is proposed based on 3-D complex-valued back projection. Firstly, the phase compensation factor is structured with the parameters. Then a 3-D search is done in time-range profile, and the targets 3-D image is got afterwards. Finally, simulations verify the effectiveness of the proposed method, and analyze the influence of parameters estimating error to the imaging result.

Keywords: precession targets with unsymmetrical appendixes; micro-Doppler parameters estimation; 3-D complex-valued back projection; 3-D imaging

0 引 言

空间进动目标成像对于弹道目标识别^[1]、空间碎片监 测等都具有重要意义。然而由于进动目标运动形式的复杂 性,使得对进动目标的成像十分困难。目前,对于空间进动 目标成像的研究主要集中在旋转对称目标。对于旋转对称 目标,其回波不受自旋运动调制,目标上非理想散射中 心^[2-3]的运动可近似为正弦变化^[4],因此可将目标的进动等 效为各个散射点的自旋,进而利用自旋目标成像方法进行 成像。文献[5]针对高速自旋目标,提出了相干单距离多普 勒干涉高分辨二维成像方法;文献[6]基于窄带雷达信号, 提出一种基于时频分析和广义 Radon 变换的空间进动锥体 目标的二维重构算法;文献[7]在分析弹道目标进动效应基 础上,利用时频分析实现了旋转对称目标的成像;文献[4] 研究了一种锥形进动目标的微动估计方法和高分辨三维成 像方法。然而对于进动的非对称目标,目标上的尾翼等非 对称结构作锥旋和自旋的复合运动,运动形式复杂,以上针 对自旋目标的成像方法此时将不再适用。对于非对称目 标,文献[8]利用复数经验模式分解实现了目标主体回波和 非对称结构回波的分离,并对分离后的主体回波进行了成 像。但这种方法不能实现非对称结构的成像,且只能获取 目标二维像,损失了目标信息。文献[9]通过提取目标的微 动特征,实现了非对称自旋目标的三维成像,但该方法只适 用于微动形式为自旋的目标。而对于非对称进动目标的三 维成像,目前还未见到相关研究成果。

进动目标成像的复杂性源于其微动形式的复杂性。目

收稿日期:2014-12-29; 修回日期:2015-08-22; 网络优先出版日期:2015-09-18。 网络优先出版地址:http://www.cnki.net/kcms/detail/11.2422.TN.20150918.1532.004.html 基金项目:国家自然科学基金(61372166);陕西省自然科学基础研究计划项目(2014JM8308)资助课题 前多数基于逆合成孔径雷达(inverse synthetic aperture radar, ISAR)成像方法的前提都是目标作微转动,当目标微 动形式不满足微转动时,成像方法将不再适用。但如果能 够提前获知目标的微动特性^[10-11],便有望实现对复杂微动 目标的成像。目前关于目标微动特性的研究已取得了许多 成果。文献[12]研究了利用微多普勒分析提取弹道目标微 动特征;文献[13]提出了一种有翼弹头进动特征提取方法; 文献[14]在分布式组网雷达下实现了进动目标锥旋矢量、 进动周期和自旋周期等进动特征的提取;文献[15]提出了 一种基于雷达高分辨距离像求解进动锥体目标微动参数与 几何外形参数的方法。以上关于目标微动特征提取的研究 为复杂微动目标的成像提供了可能。本文通过建立非对称 进动目标模型,分析了反映目标进动特性的微动参数,并给 出了微动参数的估计方法,在此基础上利用三维逆投影变 换的方法实现了非对称进动目标的三维成像。

1 非对称进动目标回波模型

理论和实验表明,目标在高频区的雷达回波可近似等 效为多个强散射点回波的合成^[2]。对如图 1 所示的含尾翼 锥体目标,其等效强散射中心包括锥顶散射点 P_0 和 4 个对 称分布的尾翼散射点 P_1 , P_2 , P_3 , P_4 。锥体在绕目标对称轴 y 轴作自旋的同时,绕进动轴 Y 轴作锥旋运动。其中 XYZ 为参考坐标系,xyz 为目标本地坐标系,雷达视线方向(line of fight, LOS)为 LOS。



图 1 非对称锥体进动模型

对于锥体上任一散射点 P,设其在本地坐标系中的初 始位置为 r_P ,则 t 时刻 P 在参考坐标系中的位置可表示为

 $\mathbf{r}(t) = \mathbf{R}_{p}(t)\mathbf{R}_{in}\mathbf{r}_{P}$ (1) 式中, **R**_{in}为锥体的初始旋转矩阵; **R**_p(t)为t时刻的旋转 矩阵。

对于进动目标, $\mathbf{R}_{\rho}(t) = \mathbf{R}_{\epsilon}\mathbf{R}_{s}$, \mathbf{R}_{ϵ} 和 \mathbf{R}_{s} 分别为锥旋旋转 矩阵和自旋旋转矩阵。由 Rodrigues 公式^[3]

 $R_{c} = I + \hat{\boldsymbol{\omega}}'_{c} \sin \Omega_{c} t + \hat{\boldsymbol{\omega}}'^{2}_{c} (1 - \cos \Omega_{c} t)$ (2) 式中, $\boldsymbol{\omega}_{c}$ 为锥旋角速度矢量; $\Omega_{c} = \| \boldsymbol{\omega}_{c} \|$; $\boldsymbol{\omega}'_{c} = \boldsymbol{\omega}_{c} / \Omega_{c}$, $\hat{\boldsymbol{\omega}}'_{c}$ 为 $\boldsymbol{\omega}'_{c}$ 的反对称矩阵。

 ω' 的反对称矩阵。

设雷达发射线性调频信号,则目标回波信号可表示为

$$s(\hat{t}, t_m) = \int_{-\infty}^{+\infty} \int_{-\infty}^{+\infty} \int_{-\infty}^{+\infty} \rho(x, y, z) \cdot \operatorname{rect}\left[\frac{\hat{t} - 2R(x, y, z; t_m)/c}{T_p}\right] \cdot \exp\left\{j2\pi\left[f_c\left(t - \frac{2R(x, y, z; t_m)}{c}\right) + \frac{1}{2}\gamma\left(\hat{t} - \frac{2R(x, y, z; t_m)}{c}\right)^2\right]\right\} dxdydz \qquad (4)$$

式中,rect(•)为矩形包络; T_p 为脉冲宽度; f_c 为载频; γ 为 调频率; \hat{t} 为快时间; $t_m = t - \hat{t}(m = 0, 1, \dots, M - 1)$ 为慢时间 为发射脉冲序号。 $\rho(x, y, z)$ 和 $R(x, y, z; t_m)$ 分别为目标上 (x, y, z)处散射点的散射强度和在 t_m 时刻的径向距离。

对回波进行解线频调处理后可得目标的慢时间距离像 信号为

$$S(\mathbf{r}, t_m) = \int_{-\infty}^{+\infty} \int_{-\infty}^{+\infty} \int_{-\infty}^{+\infty} \rho(x, y, z) \cdot T_p \operatorname{sinc} \left\{ \frac{2\gamma T_p}{c} [\mathbf{r} - R_{\Delta}(x, y, z; t_m)] \right\} \cdot \exp\left[-j \frac{4\pi f_c}{c} R_{\Delta}(x, y, z; t_m)\right] dx dy dz$$
(5)

式中, $R_{\Delta}(x, y, z; t_m) = R(x, y, z; t_m) - R_r$, R_r 为参考信号的 参考距离。

2 非对称进动目标三维成像

2.1 进动目标微动参数估计

为实现进动目标的成像,需要首先分析并提取进动目标的微动参数。在式(1)~式(3)中,除与散射点初始位置 相关的参数外,还包括4个未知量,分别为:锥旋角速度 Ω_{e} 、 锥旋单位矢量 $\boldsymbol{\omega}_{e}$ 、自旋角速度 Ω_{e} 和自旋单位矢量 $\boldsymbol{\omega}_{e}$ 、 10、 上4个参数决定了进动目标的微动特性。在4个参数中, Ω_{e} 可利用相关法或Hough变换^[16]等方法进行准确获取; 对于 $\boldsymbol{\omega}_{e}$ 和 Ω_{s} ,文献[14]研究了目标三维锥旋矢量的重构, 并提取了目标的自旋周期。以上参数中,无法获取的只剩 自旋单位矢量 $\boldsymbol{\omega}_{s}$ 。因为锥体对称轴即为目标自旋轴,所以 自旋轴单位矢量即为锥体对称轴初始时刻的单位矢量。下 面本文给出一种 $\boldsymbol{\omega}$ 的估计方法。

由于锥顶散射点 P_0 位于锥体自旋轴上,因此 P_0 不受自 旋的影响,在式(1)中, $\mathbf{R}_p(t) = \mathbf{R}_c$ 。设雷达视线方向单位矢 量为 \mathbf{n}_t ,则锥顶散射点在雷达视线方向的距离变化可表示为

$$\mathbf{r}(t) = \mathbf{r}(t) \cdot \mathbf{n}_{l} = (\mathbf{R}_{c}\mathbf{R}_{in}\mathbf{r}_{P})^{T}\mathbf{n}_{l} = \{[\mathbf{I} + \hat{\boldsymbol{\omega}'}_{c}\sin \Omega_{c}t + \hat{\boldsymbol{\omega}'}_{c}^{2}(1 - \cos \Omega_{c}t)]\mathbf{R}_{in}\mathbf{r}_{P}\}^{T}\mathbf{n}_{l} = (\mathbf{r}_{0} + \hat{\boldsymbol{\omega}'}_{c}^{2}\mathbf{r}_{0})^{T}\mathbf{n}_{l} + (\hat{\boldsymbol{\omega}'}_{c}\mathbf{r}_{0})^{T}\mathbf{n}_{l}\sin \Omega_{c}t - (\hat{\boldsymbol{\omega}'}_{c}^{2}\mathbf{r}_{0})^{T}\mathbf{n}_{l}\cos \Omega_{c}t \}$$
(6)

式中, $\mathbf{r}_0 = \mathbf{R}_{in} \mathbf{r}_P$ 为锥顶散射点在参考坐标系中的初始位置 矢量。式(6)可进一步表示为

$$r(t) = d_{0} + d_{1} \sin \Omega_{c} t + d'_{1} \cos \Omega_{c} t =$$

$$d_{0} + \sqrt{d_{1}^{2} + d'_{1}^{2}} \sin(\Omega_{c} t + \arctan(d'_{1}/d_{1})) =$$

$$m + \mu \sin(\Omega_{c} t + \varphi)$$
(7)

由式(7)可知,锥顶散射点的距离变化为正弦形式。在 慢时间距离像中,利用 Hough 变换可以将锥顶散射点与尾 翼散射点分离,并可提取正弦曲线的均值 m、幅度 μ 和初 相 φ 。

式(6)中, $\hat{\boldsymbol{\omega}}_{c}', \boldsymbol{\Omega}_{c}, \boldsymbol{n}_{l}$ 均已知,设 $\boldsymbol{r}_{0} = [r_{x}, r_{y}, r_{z}]^{\mathrm{T}}$,联立 以下方程组可解得锥顶散射点的初始位置矢量 \boldsymbol{r}_{0} 。

$$\begin{cases} m = d_0 \\ \mu = \sqrt{d_1^2 + d_1'^2} \\ \varphi = \arctan(d_1'/d_1) \end{cases}$$
(8)

因为锥顶散射点位于锥轴上,因此 r_0 的单位矢量即为 自旋单位矢量 $\boldsymbol{\omega}'_s = r_0 / \| r_0 \|$ 。

2.2 三维成像

在获得微动参数 Ω_{c} , $\boldsymbol{\omega}_{c}'$, Ω_{s} 和 $\boldsymbol{\omega}_{s}'$ 的基础上,本文提出 一种基于三维逆投影变换的进动目标三维成像方法。

对于进动目标,式(5)中 $R_{\Delta}(x,y,z;t_m) = (\mathbf{R}_{\epsilon}\mathbf{R}_{s}\mathbf{r})^{\mathsf{T}}\mathbf{n}_{l}$, 其中 $\mathbf{r} = [x,y,z]^{\mathsf{T}}$ 为散射点在参考坐标系中的位置。利用 $\Omega_{\epsilon}, \boldsymbol{\omega}'_{\epsilon}, \boldsymbol{\Omega}_{s}, \boldsymbol{\omega}'_{k}$ 构造相位补偿因子

$$\Psi(x',y',z';t_m) = \frac{4\pi f_c}{c} [\mathbf{R}_c \mathbf{R}_s \mathbf{r}']^{\mathsf{T}} \mathbf{n}_l$$
(9)

式中, $\mathbf{r}' = [x', y', z']^{T}$ 为三维搜索参量。利用 $\psi(x', y', z'; t_m)$ 对 $S(r, t_m)$ 作三维复数逆投影变换,即可得目标三维 图像

$$I(x', y', z') = \sum_{m=0}^{M-1} S(r, t_m) e^{i \mathcal{V}(x', y', z', t_m)} = \int_{-\infty}^{+\infty} \int_{-\infty}^{+\infty} \sum_{m=0}^{M-1} \rho(x, y, z) \cdot T_p \operatorname{sinc} \left\{ \frac{2\gamma T_p}{c} [\mathbf{r} - R_\Delta(x, y, z; t_m)] \right\} \cdot \exp\left[-j \frac{4\pi f_c}{c} R_\Delta(x, y, z; t_m) \right] \cdot \exp\left[j \psi(x', y', z'; t_m) \right] \operatorname{dxdydz} = \int_{-\infty}^{+\infty} \int_{-\infty}^{+\infty} \int_{-\infty}^{+\infty} \sum_{m=0}^{M-1} \rho(x, y, z) \cdot T_p \operatorname{sinc} \left\{ \frac{2\gamma T_p}{c} [\mathbf{r} - R_\Delta(x, y, z; t_m)] \right\} \cdot \exp\left\{ j \frac{4\pi f_c}{c} [\mathbf{R}_{*} \mathbf{R}_{*}(\mathbf{r}' - \mathbf{r})]^{\mathsf{T}} \mathbf{n}_{l} \right\} \operatorname{dxdydz}$$
(10)

对于目标上任一个散射点 $r_i = [x_i, y_i, z_i]^T$, 当 $r' = r_i$ 时,在时间距离像上沿曲线 $r_i(t_m) = (\mathbf{R}_i \mathbf{R}_i \mathbf{r}_i)^T \mathbf{n}_i$ 进行相干 叠加,则在三维空间 $I \mapsto , \mathbf{k}(x', y', z') = (x_i, y_i, z_i)$ 处将积 累出峰值; 而当 $r' \neq r_i$ 时,时间距离像沿曲线 $r'(t_m) =$ $(\mathbf{R}_i \mathbf{R}_i r')^T \mathbf{n}_i$ 进行非相干叠加,在点(x', y', z')处将不会出 现峰值。设定合适的空间搜索范围,当遍历搜索空间中的 任一位置,即可通过空间局部峰值检测的方法,重构出目标 上强散射点的三维空间分布。

3 仿真实验

3.1 方法有效性仿真

为验证本文方法的有效性,进行以下仿真实验。仿真 对象为图1所示的含尾翼进动锥体,长度3m,底面半径 1 m,锥旋频率 1 Hz,自旋频率 1 Hz,进动轴方向单位矢量 [0-1 0],进动角 20°。雷达发射载频为 10 GHz 的线性调频 信号,脉宽 1 μ s,带宽 2 GHz,脉冲重复频率 1 000 Hz,连续对 目标观测 1 s。目标回波产生采用动态电磁仿真的方法。首 先对于锥顶散射点,考虑散射的各向异性,采用高频电磁计 算的方法获得其雷达散射截面(radar cross section, RCS)^[4]; 对于尾翼散射点,考虑遮挡效应,回波需要乘上遮挡因子

$$\delta_i(t_m) = \begin{cases} 1, \ \mathbf{r}_0 \times (\mathbf{r}_0 \times \mathbf{n}_l) \cdot \mathbf{r}_i(t_m) < 0\\ 0, \ \mathbf{r}_0 \times (\mathbf{r}_0 \times \mathbf{n}_l) \cdot \mathbf{r}_i(t_m) > 0 \end{cases}$$
(11)

式中, $r_0 \times (r_0 \times n_i)$ 为锥体轴线与雷达视线所成平面上垂直 于锥体轴线的方向矢量; $r_i(t_m)$ 为第i个散射点 t_m 时刻的位 置矢量。之后结合第2节的目标进动模型,对静态 RCS进 行抽取,即可得到目标的动态电磁仿真回波。

图 2 给出了目标回波经 dechirp 处理后的慢时间距离 像。从图中看到,锥顶散射点强度随慢时间作缓慢变化,反 映了其 RCS 由视角变化引起的各向异性;各尾翼散射点由 于主体遮挡,仅在半个周期内存在回波。



图 2 目标回波慢时间距离像

利用第 3.1 节的方法可以估计得到目标的 4 个微动参数: $\overline{\Omega}_{\epsilon}, \overline{\omega}'_{\epsilon}, \overline{\Omega}_{\epsilon}, \overline{\omega}'_{\epsilon}$ 。利用参数估计值构造相位补偿因子

$$\Psi(x', y', z'; t_m) = \frac{4\pi f_c}{c} [\bar{\boldsymbol{R}}_c \bar{\boldsymbol{R}}_i r']^{\mathrm{T}} \boldsymbol{n}_l \qquad (12)$$

式中, \mathbf{R}_{e} , \mathbf{R}_{e} ,分别为由 $\bar{\Omega}_{e}$, $\bar{\boldsymbol{\omega}}'_{e}$, $\bar{\boldsymbol{\omega}'_{e}$, $\bar{\boldsymbol{\omega}'_{e}$, $\bar{\boldsymbol{\omega}'_{e}}$, $\bar{\boldsymbol{\omega}'_{e}$, $\bar{\boldsymbol{\omega}}'_{e}$, $\bar{\boldsymbol{\omega}}'_{e}$, $\bar{\boldsymbol{\omega}'_{e}$, $\bar{\boldsymbol{\omega}'_{e}}$



图 3 z'=0 时 x'y'平面搜索结果

图 4 仿真了对空间搜索结果的三维切面图。该图反映 了目标强散射点在空间的三维分布情况,通过对空间中强 点进行检测即可重构目标的三维结构。



图 4 空间搜索结果三维切面图

为了避免图像中存在的旁瓣对强点检测造成干扰,需 要设定合适的检测门限对旁瓣进行抑制。高的检测门限可 有效抑制旁瓣干扰,但也可能影响对弱散射点的检测;而低 的检测门限在提高弱散射点检测能力的同时,会增加噪声 和旁瓣被检出的概率。因此需要综合考虑三维空间中噪 声、旁瓣和散射点的相对幅度,从而选择合适的检测门限。 图 5 仿真了检测门限为空间最强点幅度 1/2 时,z'=0 平面 的旁瓣抑制结果。从图中可以看到经检测门限后,较低的 旁瓣得到很好地抑制,图像中只剩下幅度较高的峰值。



图 5 z'=0 平面的旁瓣抑制结果

对经过门限检测的空间数据进行局部极大值搜索,在 三维空间中检测到5个局部极值,对应了目标在空间上的5个 强散射点,据此可重构目标的三维结构,如图6所示。从图 中看到,重构结果与仿真目标的外形结构一致,说明本文方 法是有效的。



图 6 目标三维重构结果

3.2 微动参数估计误差仿真

由于微动参数的估计可能不够精确,会导致目标成像 质量下降,因此需要对微动参数估计误差对成像的影响进 行分析。复数逆投影变换的核心是通过对回波进行相位补 偿,使得同一散射点对应的时间距离曲线上的所有数据进 行同相叠加。因此这里从参数估计误差对相位的影响入手 进行分析。定义相位误差

$$\Delta \Psi(t_m) = \frac{4\pi f_c}{c} \left[(\bar{\boldsymbol{R}}_c \bar{\boldsymbol{R}}_s - \boldsymbol{R}_c \boldsymbol{R}_s) \boldsymbol{r} \right]^{\mathrm{T}} \boldsymbol{n}_l$$
(13)

式中, $\Delta \psi$ 是关于参数估计误差($\Delta \Omega_e, \Delta \omega'_e, \Delta \Omega_s, \Delta \omega'_s$)的函数。由工程经验,相干叠加可容许的最大相位误差为 $\pi/2$ 。图7仿真了微动参数归一化误差为0.1%时的相位误差(r取三维搜索的边界值[1.5 3 1.5])。



图 7 参数估计误差对相位误差的影响

从图 7 看出,相位误差随观测时间的增加而逐渐增大, 因此,为减小微动参数估计误差对成像的影响应尽量缩短对 目标的观测时间;同时,仿真结果还反映出相位误差受锥旋 角速度和自旋角速度误差的影响相对更大,通过减小锥旋角 速度和自旋角速度的估计误差也可有效提高成像质量。

4 结 论

非对称进动目标复杂的微动形式增加了其成像的难度。本文在估计目标微动参数的基础上,反演出目标的微动特性,进而利用逆投影变换的方法对目标三维空间结构进行重构。仿真实验验证了在微动参数估计较为精确时,该方法可准确实现目标的三维成像。

参考文献:

- [1] Zhou W X. BMD radar target recognition technology[M]. Beijing:
 Publishing House of Electronics Industry, 2011.(周万幸. 弹道导弹
 雷达目标识别技术[M].北京:电子工业出版社, 2011.)
- [2] Ma L, Liu J, Wang T, et al. Micro-Doppler characteristics of sliding-type scattering center on rotationally symmetric target[J]. Science China Information Science, 2011, 54(9): 1957 - 1967.
- [3] Yao H W, Wei X Z, Xu S K, et al. Micro-motion characteristics of non-ideal scattering centers of midcourse targets with precession[J]. Acta Electronica Sinic, 2012, 40(9):1844-1851. (姚辉伟, 魏玺章,徐少坤,等. 弹道中段进动目标非理想散射中心微动特性

研究[J]. 电子学报,2012,40(9):1844-1851.)

- [4] Bai X R, Bao Z. High-resolution 3D imaging of precession coneshaped targets [J]. IEEE Trans. on Antennas Propagation, 2014,62(8):4209-4219.
- [5] Zhang L, Li Y C, Liu Y, et al. Time-frequency characteristics based motion estimation and imaging for high speed spinning targets via narrowband waveforms[J]. Science China Information Science, 2010, 53(8): 1628-1640.
- [6] Ding X F, Fan M M, Wei X Z, et al. Narrowband imaging method for spatial precession cone-shaped targets[J]. Science China Information Sciences, 2010, 53(4): 742-949.
- [7] Pan X Y, Wang W, Liu J, et al. Modulation effect and inverse synthetic aperture radar imaging of rotationally symmetric ballistic targets with precession[J]. *IET Radar*, Sonar and Navigation, 2013, 7(9): 950-958.
- [8] Yuan B, Xu S Y, Liu Y, et al. Echo separation and imaging of spatial precession targets with unsymmetrical appendix parts based on CEMD[J]. Journal of Electronics & Information Technology, 2013, 35(1): 1-7. (袁斌,徐世友,刘洋,等. 基于 复数经验模式分解的非旋转对称空间进动目标回波分离及成像 研究[J]. 电子与信息学报,2013,35(1):1-7.)
- [9] Liang B S, Zhang Q, Lou H, et al. A method of three-dimensional imaging based on micro-motion feature association for spatial asymmetrical spinning targets[J]. Journal of Electronics & Information Technology, 2014, 36(6):1381 1388. (梁必帅,张群, 娄昊,等. 基于微动特征关联的空间非对称自旋目标雷达三维成像方法[J]. 电子与信息学报, 2014, 36(6):1381 1388.)
- [10] Chen V C, Li F, Ho S S, et al. Micro-Doppler effect in radar: phenomenon, model, and simulation study[J]. IEEE Trans. on Aerospace Electronic Systems, 2006, 42(1): 2-21.
- [11] Chen V C. The micro-Doppler effect in radar [M]. Boston: Ar-

tech House, 2011.

- [12] Gao H, Xie L, Wen S, et al. Micro-Doppler signature extraction from ballistic target with micro-motions[J]. IEEE Trans. on Aerospace Electronic Systems, 2010, 46(4): 1969-1982.
- [13] Yao H Y, Sun W F, Ma X Y, et al. Precession feature extraction of warhead with empennages[J]. *Electronic Letters*, 2013, 49(9): 617-618.
- [14] Luo Y, Zhang Q, Yuan N, et al. Three-dimensional precession feature extraction of space targets[J]. IEEE Trans. on Aerospace and Electronic System, 2014, 50(2): 1313 – 1329.
- [15] Ning C, Huang J, Huang P K. Solution for characteristic parameters of precession cone-shaped target using HRRP[J]. Systems Engineering and Electronics, 2014, 36(4): 650 - 655. (宁超,黄璟, 黄培康. 基于 HRRP 的进动锥体目标特征参数求解方法[J]. 系 统工程与电子技术, 2014, 36(4): 650 - 655.)
- [16] Zhang Q, Yeo T S, Tan H S, et al. Imaging of a moving target with rotating parts based on the hough transform [J]. IEEE Trans. on Geoscience and Remote Sensing, 2008, 46(1):291-299.

作者简介:

胡晓伟(1987-),男,博士研究生,主要研究方向为雷达目标成像与 识别。

E-mail:601237134@qq. com

童宁宁(1963-),女,教授,博士,主要研究方向为雷达阵列信号处理。 E-mail,18092629021@189.com

何兴宇(1989-),男,博士研究生,主要研究方向为雷达目标成像。

E-mail: hxy_19890708@163.com

江 东(1991-),男,硕士研究生,主要研究方向为雷达目标成像。

E-mail: 283945288@qq. com

王宇晨(1988-),女,硕士,主要研究方向为信号处理。

E-mail:13289322268@163.com