基于方位空变斜距模型的大斜视机动平台波数域 SAR 成像算法

董 祺^{*02} 杨泽民³ 李震字⁰² 孙光才⁰² 邢孟道⁰²
 ^①(西安电子科技大学雷达信号处理国家重点实验室 西安 710071)
 ^②(西安电子科技大学信息感知技术协同创新中心 西安 710071)
 ^③(中国电子科技集团第二十九研究所 成都 610036)

摘 要:由于加速度的存在,非线性轨迹的大斜视机动平台的 SAR 成像是一个亟待研究的问题。传统的斜距模型 一般没有考虑加速度带来的点目标方位空变,在加速度存在的情况下难以获得良好的聚焦效果。为了解决加速度带 来的影响,该文提出一种带加速度的非线性轨迹的方位空变模型,在此基础上提出一种大斜视波数域成像算法,通 过空变滤波函数去除加速度带来的方位调频率变化和多普勒中心空变。最后通过误差分析证明了所提方位空变模 型的有效性,并通过仿真对比实验结果证明了所提成像算法的有效性。 关键词:合成孔径雷达;大斜视;方位空变;斜距模型 中图分类号:TN957.52 文献标识码:A 文章编号:1009-5896(2016)12-3166-08 DOI: 10.11999/JEIT160785

Wavenumber-domain Imaging Algorithm for High Squint SAR Based on Azimuth Variation Range Model

 DONG Qi[®]
 YANG Zemin[®]
 LI Zhenyu[®]
 SUN Guangcai[®]
 XING Mengdao[®]

 [®](National Laboratory of Radar Signal Processing, Xidian University, Xi'an 710071, China)

 [®](Collaborative Innovation Center of Information Sensing and Understand, Xidian University, Xi'an 710071, China)

 [®](The 29th Researth Institute of China Electronics Technology Group Corporation, Chengdu 610036, China)

Abstract: Due to the acceleration in the moving of the platform, the SAR imaging of highly squinted maneuvering platform becomes a problem to be solved urgently. The majority of currently existing range models fail in taking the azimuth-variation into consideration, so the well-focused images are not obtained. To solve these problems, a new azimuth-variation range model under the non-linear trajectory caused by acceleration is constructed. Based on this model, a wavenumber-domain imaging algorithm for high squint SAR is proposed, which takes advantage of the azimuth-variation filter to remove the azimuth chirp rate changes and Doppler center changes caused by the acceleration. By the analysis of the model error, the precision of the model is confirmed. Contrast simulation results are presented to valid the superiority of the proposed approach.

Key words: Synthetic Aperture Radar (SAR); High squint; Azimuth variation; Range model

1 引言

合成孔径雷达由于其全天时全天候高分辨远距 离的特性,被广泛应用于军事和民用领域,用于地 形测绘、交通疏导、军事侦察及打击。近年来,合 成孔径雷达开始逐渐应用于高速机动平台^[1,2],用来 为导航控制提供信息。高速机动平台一般采用大斜 视工作模式进行成像,以确保有足够的时间调整飞 行姿态和轨迹^[3,4]。 导弹在飞行过程中,为避免拦截,往往采用不 规则飞行轨迹,其运行速度和加速度的大小和指向 一直处于变化之中,这使得雷达工作模型较为复杂, 且往往不满足方位平移不变性,因而常规频域算法 难以获得大范围的聚焦图像。

距离-多普勒算法由于忽略了距离向的距离弯 曲差,在正侧视和小斜视角情况近似较为精确,在 大斜视模式下成像会产生明显散焦^[5];改进的非线性 CS 算法充分考虑了沿场景纵深的距离弯曲的空变 性,能应用于较大的斜视角,能对较大斜视角的 SAR 数据进行高分辨成像,但在前斜视情况下不再适 用^[6,7]。一些利用级数反演方法的成像算法,一般采 用四阶斜距模型,通过推导信号2维频谱构造2维 的匹配函数,但只能适用于较小的场景,难以用于

收稿日期: 2016-07-22; 改回日期: 2016-11-24; 网络出版: 2016-12-13 *通信作者: 董祺 dq544120925@126.com

基金项目: 国家自然科学基金(61301292), 空间测控通信创新探索 基金(201509A)

Foundation Items: The National Natural Science Foundation of China (61301292), The AeroSpace T.T.& C. Innovation Program (201509A)

大场景的高分辨成像^[8-10]。BP 算法是一种理论上无 近似的时域成像算法^[11],可以用于任何已知轨迹的 SAR 成像,无需进行任何模型近似,可以获得高质 量图像。但在投影过程中,对所有的成像点,都需 要逐次回波进行斜距的计算,需要消耗较多处理时 间,FBP^[12]及 FFBP^[13]算法等典型的改进 BP 算法, 在一定程度上提升了运算效率,但相对于频域算法, 依旧具有较大的运算负担。类似于时域成像算法, 波数域算法^[14]能够不加近似地实现聚焦,对于其插 值带来的较大运算量,通过 NUFFT's(Non-Uniform Fast Fourier Transforms)^[15]以及无插值方式^[16]快速 实现。文献[17-19]提出的斜视 SAR 俯冲成像的 Omega-K 算法,首先将斜距模型近似转化为标准 Omega-K 算法中的斜距形式,再进行成像,其不足 之处在于忽略了回波信号沿方位的空变性。

针对以上问题,本文提出一种基于方位空变斜 距模型的大斜视机动平台波数域成像算法,首先分 析了加速度存在条件下的斜距模型,通过对其空变 性进行分析,提出了方位空变补偿函数,再对加速 度引起的相位的高阶调制进行补偿,即可用传统 Omega-K 算法实现聚焦。最后通过点目标仿真实验 验证了本文算法的有效性。

2 方位空变斜距模型与等效匀速直线模型

弹载 SAR 系统为保证时效性,往往采用较短的 合成孔径,以实现导弹姿态的实时调整,在一次合 成孔径时间内导弹的飞行可近似为匀加速运动,即 短时间内加速度的大小和指向认为不变[18],图1的 俯冲 SAR 成像几何模型基于匀加速直线模型,本文 的讨论均基于该模型。如图 1 所示,导弹的初始速 度为 v,指向 Y方向,加速度 a 与速度的夹角为 ϕ , 这里需要说明的是,加速度是3维矢量,但其垂直 于成像斜平面的分量在短合成孔径时间内对相位的 影响微乎其微,因此本文只讨论加速度在斜平面的 分量对成像的影响,默认 φ 为加速度与速度的夹角 在斜平面的投影,加速度的垂直分量对相位的影响 将在文末给出。雷达前斜视角为母,导弹飞行轨迹 如图中的实曲线所示。P 点为场景中任意点, t 为方 位慢时间, P 点多普勒中心时刻为 t_n, r 为多普勒中 心时刻目标与雷达的斜距,则P点的瞬时斜距可表 示为

$$R_{p}(t) = \left\{ \left(r\cos\theta + vt_{p} + \frac{1}{2}a\cos\phi \cdot t_{p}^{2} - vt - \frac{1}{2}a\cos\phi \cdot t^{2} \right)^{2} + \left(r\sin\theta - \frac{1}{2}a\sin\phi \cdot t^{2} \right)^{2} \right\}^{1/2}$$

$$(1)$$



图1 前斜视加速成像几何

假设雷达发射调频率为 γ 的线性调频信号,那么 P点回波经相干解调后可表示为

$$s(\tau, t; R_p(t)) = \exp\left(-j\pi\gamma\left(\tau - \frac{2R_p(t)}{c}\right)^2\right)$$
$$\cdot \exp\left(-j\frac{4\pi}{\lambda}R_p(t)\right)$$
(2)

其中, τ 为快时间,c为光速, λ 是波长,式中忽略 了信号幅度,只分析相位。

从式(1)可以看出, $R_p(t)$ 随 t_p 变化, 即存在方 位空变。若令 $t_n = 0$, 那么式(1)可简写为

$$R(t) = \left[r^{2} + \left(v^{2} - ra\cos(\theta - \phi)\right)t^{2} - 2rv\cos\theta \cdot t + va\cos\phi \cdot t^{3} + (1/4)a^{2}t^{4}\right]^{1/2}$$
(3)

文献[17]针对式(3)所示的匀加速弹载大斜视 SAR 模型提出了一种等效匀速模型,首先将式(3)进行泰勒展开,先将慢时间 t 的高次项(三阶以上)进行补偿,然后通过一组变量替换: $\tilde{v} = \sqrt{v^2 - ra\cos(\theta - \phi)}$ 和 $\tilde{v}\cos\phi = v\cos\theta$,则式(3)可简化为

$$R(t) = \sqrt{r^2 + \tilde{v}^2 t^2 - 2r\tilde{v}\cos\phi \cdot t} \tag{4}$$

此时勾加速模型已近似为匀速模型,采用常规 Omega-K 算法即可成像。该模型忽略了斜距历程的 方位空变,即认为 $t_p = 0$,因此该模型针对小场景 有效,当场景方位尺寸较大时,该模型可能失效。 同时,当加速度较大、前斜视角较小时,可能导致 $\tilde{v} < v \cos \theta$,此时 $\cos \phi > 1$,等效斜视角 ϕ 为复数, 甚至 $ra \cos(\theta - \phi) > v^2$, \tilde{v} 也为复数,该方法在这种 情况下并不适用。

3 方位空变斜距模型与等效匀速直线模型

下面针对式(1)所示的方位空变模型展开分析。 令 $\hat{t} = t - t_p$,代入式(1)并化简整理得 $R_p(\hat{t}) = \left(r^2 + v^2 \hat{t}^2 - 2rv \hat{t} \cos \theta - ra \cos(\theta - \phi)t^2 + va \cos \phi \cdot t^3 + (1/4)a^2 t^4\right)^{1/2}$ (5) 式中,忽略了 t_p及其高次独立项。同时式(5)忽略了 慢时间 t 高次项的空变性,由于高次项本身较小,通 常情况下其空变性可忽略,下文将通过仿真验证该 近似的合理性。

将式(5)泰勒展开,可得

$$R_{p}\left(\hat{t}\right) = R_{p0}\left(\hat{t}\right) - \frac{1}{2}a\cos\left(\theta - \phi\right)t^{2} + \frac{va\cos\phi \cdot t^{3} + (1/4)a^{2}t^{4}}{2r}$$
(6)

其中, $R_{p0}(t) = \sqrt{r^2 + v^2 t^2 - 2rvt \cos \theta}$ 。将 P点回波 通过傅里叶变换转化到距离频域,可表示为

$$s\left(f_{r},t;R_{p}\left(\bar{t}\right)\right) = \exp\left(j\pi\frac{f_{r}^{2}}{\gamma}\right)$$
$$\cdot \exp\left(-j\frac{4\pi}{c}\left(f_{c}+f_{r}\right)R_{p}\left(\bar{t}\right)\right) \qquad (7)$$

首先构造距离匹配滤波函数进行距离脉冲压 缩,

$$H_1 = \exp\left(-j\pi \left(f_r^2/\gamma\right)\right) \tag{8}$$

距离脉冲压缩后,将式(6)代入式(7),式(7)可表示 为

$$s(K_r, t; R_p(\hat{t})) = \exp\left(-jK_r R_{p0}(\hat{t})\right)$$
$$\cdot \exp\left(jK_r \frac{a}{2}\cos(\theta - \phi)t^2\right)$$
$$\cdot \exp\left(-jK_r \frac{4va\cos\phi \cdot t^3 + a^2t^4}{8r}\right) (9)$$

其中, $K_r = 4\pi (f_c + f_r)/c$ 。式(9)包含3个相位项: 第1个相位项为雷达平台以速度 v 做匀速直线飞行 收录的回波相位,其余两项表征加速度对相位的调 制,其中第2项为二阶调制相位,第3项为高阶调 制相位。下面分析第2项指数项在成像中造成的影 响。将 $t = \hat{t} + t_p$ 代入式(9)可将第2个相位项*H*拆分 为3部分:

$$H = \exp\left(jK_r \frac{a}{2}\cos\left(\theta - \phi\right)\hat{t}^2\right)$$
$$\cdot \exp\left(jK_r \frac{a\cos\left(\theta - \phi\right)}{2}t_p\hat{t}\right)$$
$$\cdot \exp\left(jK_r \frac{a}{4}\cos\left(\theta - \phi\right)t_p^2\right)$$
(10)

其中,第1项表征加速度对方位调频率的调制,第 2项表征加速度引入的多普勒中心空变,第3项为 定值,不影响聚焦。构造空变滤波函数

$$H_2 = \exp\left(-jK_r \frac{a}{2}\cos(\theta - \phi)t^2\right)$$
(11)

即可同时补偿加速度对方位调频率的影响以及多普勒中心空变。该过程可用图 2 所示的时频图形象表示。图 2 中忽略了加速度对相位的高阶调制。图中 f_a

轴表示多普勒频率轴, f_{dc}指多普勒中心。假设场景中沿导弹飞行方向不同方位位置有 3 个点目标, 假设雷达波束指向不变, 图 2(a)分别画出了 3 个点的时频线。图中表示出了受加速度的调制, 3 个点目标的多普勒中心频率存在空变。

$$f_{\rm dc}\left(t\right) = \frac{2v_d\left(t\right)}{\lambda} \tag{12}$$

其中,

$$v_{d}(t) = (v + a \cdot \cos \phi \cdot t) \cos \theta + a \cdot \sin \phi \cdot t \cdot \sin \theta$$

$$= v\cos\theta + a\cdot\cos(\theta - \phi)\cdot t \tag{13}$$

为雷达与点目标的相对速度。图 2(b)为补偿函数 H_2 的时频线,其斜率与 $f_{dc}(t)$ 相反。经过 H_2 的补偿后, 3 个点的时频线如图 2(c)所示,此时多普勒中心不存在空变,信号具有方位平移不变性,且加速度对调频率的调制也得到补偿。



弹载前斜视 SAR 处理往往采用较短的合成孔 径快速处理,在短时间内,加速度对相位的调制主 要集中在二阶,因此图 2 没有示意加速度高阶调制 相位,若全面考虑加速度的影响,那么信号已非线 性调制,此时应补偿加速度对相位的高阶调制,补 偿函数为

$$H_3 = \exp\left(jK_r \frac{4va\cos\phi \cdot t^3 + a^2t^4}{8r}\right) \qquad (14)$$

在短合成孔径时间内,经过对加速度调制相位 的补偿后,导弹可看作匀速直线飞行,此时可采用 Omega-K 算法进行处理。利用驻相点法将回波做方 位傅里叶变换变到2维频域,信号表达式为

$$S(K_r, K_x) = \exp\left(-j\sqrt{K_r^2 - K_x^2}r\sin\theta\right)$$
$$\cdot \exp\left(-jK_xr\cos\theta\right)$$
(15)

其中, *K_x*为方位波数。先以场景中心点为参考点构建匹配滤波器

$$H_4 = \exp\left(j\sqrt{K_r^2 - K_x^2}r_0\sin\theta\right) \tag{16}$$

其中,₇₀为参考点多普勒中心斜距。经匹配滤波后,场景中心点能够完全聚焦,其余点(如 *P* 点)的剩余 相位为

$$S(K_r, K_x) = \exp\left(-j\sqrt{K_r^2 - K_x^2} (r - r_0)\sin\theta\right)$$
$$\cdot \exp\left(-jK_x r\cos\theta\right)$$
(17)

再利用 Stolt 插值消除式(17)中二阶以上的残余相位 调制,完成残余距离徙动矫正(Range Cell Migration Correction, RCMC)、残余二次距离压缩(Second Range Compression, SRC)和方位压缩,信号可表 示为

$$S(K_r, K_x) = \exp\left(-jK_y(r - r_0)\sin\theta\right)$$
$$\cdot \exp\left(-jK_x r\cos\theta\right)$$
(18)

其中, $K_y = \sqrt{K_r^2 - K_x^2}$ 。最后通过2维逆傅里叶变换得到精确聚焦的图像。整个算法的流程图如图3 所示。



图 3 算法流程图

4 加速度的垂直分量对相位的影响

以上讨论默认加速度方向在斜平面内,而实际 中导弹的加速度可能指向任意方向,因此需要分析 加速度在斜平面法线方向的投影分量对成像的影 响。图 4 是含有 3 维加速度的弹载 SAR 系统瞬时斜 距示意图,图中 $R_p(t)$ 为瞬时斜距 $\overline{R}_p(t)$ 在斜平面的 投影,h(t)为 $\overline{R}_p(t)$ 在法线方向的投影分量。

$$\overline{R}_{p}(t) = \sqrt{R_{p}(t)^{2} + h(t)^{2}}$$
(19)

其中, $R_p(t)$ 的表达式如式(1)所示, h(t) = 1/2· $a_h \cdot t^2$, a_h 为法向加速度分量。通常 $h(t) \ll R_p(t)$, 故而式(19)可展开为

$$\overline{R}_{p}(t) = R_{p}(t) + h(t)^{2} / \left[2R_{p}(t)\right]$$

$$(20)$$



图 4 加速度斜平面法线方向分量斜距贡献示意图

由于弹载 SAR 作用距离往往较远, 合成孔径时 间较短, 即 h(t)较小, 因此实际中式(20)的二次项 非常小。以一组常规弹载 SAR 系统为例: 作用距离 为 50 km, 合成孔径时间为 0.3 s, 假设加速度的垂 直分量达到 30 m/s², 式(20)中的二次项只有 10⁻⁵量 级, 对于工作在 Ku 波段的 SAR 系统, 其影响可忽 略, 因此式(20)可简写为 $\overline{R}_p(t) = R_p(t)$ 。本文的讨 论仅仅针对于斜平面的加速度分量对斜距历程的影 响, 是合理的。下面通过仿真实验验证本文理论分 析的合理性。

5 仿真实验

5.1 系统建模精度分析

本文讨论均基于式(6)所描述的模型,如前文所述,该模型忽略了斜距历程的方位高次空变,下面通过数值分析验证其在短合成孔径时间下的合理性。假设雷达平台以1000 m/s的初始速度和10 m/s²的加速度向前飞行,加速度与初始速度的夹角为30°,前斜视角为10°,雷达合成孔径时间为0.2 s,作用距离为20 km。

利用 MATLAB 计算式(1)和式(6)的差,转换成 相位(波长 λ 为 0.018 m),计算结果如图 5 所示。图 5 为慢时间高次项随方位的空变性对相位误差造成 的影响,从图中可以看出,在 2 km 的范围内相位误 差未超过 $\pi/4$,其影响可忽略。

5.2 成像仿真实验

为验证本文方法的有效性,下面用一组弹载前斜视仿真数据进行成像处理,并将处理结果与文献 [19]提出的 CA-Omega-K 算法处理结果进行对比。 系统主要仿真参数如表 1 所示,其中部分参数与 5.1 节中实验一致,而前斜视角采用 45°是为了避免 CA-Omega-K 算法中等效速度和等效角度出现复数 的情况。雷达工作在 Ku 波段,以 8192 Hz 的脉冲 重复频率(Pulse Repeat Frequency, PRF)在 0.25 s 时间内收发了 2048 次脉冲。



图 5 相位误差方位空变分析

载频	$16.5~\mathrm{GHz}$
发射信号带宽	$75 \mathrm{~MHz}$
采样频率	$90 \mathrm{~MHz}$
合成孔径时间	1 s
下视角	60°
导弹初始速度	$1 \mathrm{~km/s}$
加速度	$10 \mathrm{~m/s^2}$
轨道高度	$8.66 \mathrm{~km}$
脉冲持续时间	$3~\mu { m s}$
PRF	8192 Hz
场景大小	$4 \text{ km} \times 4 \text{ km}$
前斜视角	45°
作用距离	$20 \mathrm{~km}$
加速度与初始速度夹角	30°

场景中放置 9 个点目标,以 1000 m 间隔均匀分 布,如图 6 所示。分别使用本文算法和 CA-Omega-K 算法处理回波数据, $A \sim E$ 点的成像结果分别如图 7, 图 8 所示,其中图 7 为本文算法成像结果,图 8 为 CA-Omega-K 算法成像结果,每个点的横向为方位 向,纵向为距离向。图 7 为对点目标的方位向和距 离向进行 64 倍插值的结果,图 8 同样为对点目标的 方位向和距离向进行 64 倍插值的结果,并对方位向 进行了四视处理。需要说明的是,本文算法通过补 偿加速度对调频率的调制,导弹可认为匀速飞行, 那 么 系 统 方 位 维 分 辨 率 为 $v/(\gamma T)$,其中 $\gamma = 2v^2 \sin(\theta)^2 / (\lambda r) = 2593$ m/s²为多普勒调频率, T 为 合成孔径时间,方位分辨率为1.54 m。系统距离维 分辨率为 $c/2B \times 0.886 = 1.77$ m,其中c为光速,B为信号带宽。对于 CA-Omega-K 算法来说,距离维 分辨率与本文算法相同,但由于等效速度和等效前 斜视角不同于初始速度和初始前斜视角,在本实验 中其方位分辨率只有6.57 m。

从图 7 和图 8 中可以看出,本文算法的成像质 量明显优于 CA-Omega-K 算法的成像质量,这是由 于本文算法对加速度进行了一定的补偿,补偿后平 台的不规则飞行过程可近似为一个恒速的飞行过 程。对于 CA-Omega-K 算法而言,中心点 *A* 可以 得到聚焦良好的图像,但远离中心的边缘点的成像 质量恶化的较为明显。为了进一步展示本文算法的 优势,图 9 给出了对于同一块场景,两种算法所得 成像结果的方位向的峰值旁瓣比以及积分旁瓣比。 图 9(a)和图 9(b)分别表示的是随着目标点偏离场景 中心的距离变大,方位向峰值旁瓣比和积分旁瓣比 的变化曲线,图 9(c)和图 9(d)分别表示的是随着目



图 6 点目标分布



图 7 本文算法成像结果



标点偏离场景中心的距离变大,距离向峰值旁瓣比 和积分旁瓣比的变化曲线。横坐标 1~8 表示的是距 离场景中心点由近到远的 8 个点目标,相邻两点之 间距离为 400 m,即图 9 定量表示了场景宽度为 6400 m 时的聚焦效果。当点目标距离中心点越来越远时, 从图 9(a)和图 9(b)中可以看出,本文算法得到的点 目标方位向的峰值旁瓣比和积分旁瓣比明显优于 CA-Omega-K 算法得到的结果,而从图 9(c)和图 9(d) 中可以看出,两种算法得到的距离向聚焦结果没有 明显差别。这是由于本文算法是针对加速度造成的 方位空变性进行了一定补偿,并没有对距离向的成 像进行改进。以上所有仿真实验均说明了本文算法 在处理带加速度的大斜视机动平台 SAR 成像中的 优势。

6 结论

本文提出了一种基于方位空变斜距模型的大斜 视机动平台波数域成像算法,该算法利用短合成孔 径时间内,机动平台的加速度可近似恒定的性质, 提出了一种加速度存在下的方位空变斜距模型,通 过对斜距模型进行合理的简化,以及对简化后各个 相位项的分析,提出了去方位空变滤波函数,能够 去除加速度带来的调频率影响以及成像点沿方位向 的时延。该方法较之未考虑方位空变的恒加速算法, 如 CA-Omega-K 算法,能适用于更大的场景,取得 更为优质的聚焦效果。模型简化误差的理论分析和 仿真实验均证实了本文算法在成像质量上的优势。

参考文献

- ZHANG Lei, SHENG Jialian, XING Mengdao, et al. Wavenumber-domain autofocusing for highly squinted UAV SAR imagery[J]. *IEEE Sensors Journal*, 2012, 12(5): 1574–1588. doi: 10.1109/JSEN.2011.2175216.
- [2] ZHANG Lei, QIAO Zhijun, XING Mengdao, et al. A robust motion compensation approach for UAV SAR imagery[J]. *IEEE Transactions on Geoscience and Remote Sensing*, 2012, 50(8): 3202–3218. doi: 10.1109/TGRS.2011.2180392.
- [3] 李震宇,梁毅,邢孟道,等. 一种俯冲段子孔径 SAR 大斜视成像及几何校正方法[J]. 电子与信息学报,2015,37(8): 1814-1820. doi: 10.11999/JEIT141516.
 LI Zhenyu, LIANG Yi, XING Mengdao, *et al.* New

subaperture imaging algorithm and geometric correction method for high squint diving SAR based on equivalent squint model[J]. Journal of Electronics & Information Technology, 2015, 37(8): 1814–1820. doi: 10.11999/ JEIT141516.

 [4] 李震宇,梁毅,邢孟道,等. 一种大斜视 SAR 俯冲段频域相 位滤波成像算法[J]. 电子学报, 2015, 43(10): 2014-2021. doi: 10.3969/j.issn.0372-2112.2015.10.020.
 LI Zhenyu, LIANG Yi, XING Mengdao, *et al.* A frequency phase filtering imaging algorithm for high squint SAR in

phase intering imaging algorithm for high squint SAR in diving movement[J]. Acta Electronica Sinica, 2015, 43(10): 2014–2021. doi: 10.3969/j.issn.0372-2112.2015.10.020.

- [5] XIAO Jing and HU Xuecheng. A modified RD algorithm for airborne high squint mode SAR imaging[C]. IEEE 1st Asian and Pacific Conference on Synthetic Aperture Radar, Huangshan, China, 2007: 444-448. doi: 10.1109/APSAR. 2007.4418646.
- [6] 周松,周鹏,李亚超,等. 弹载 SAR 下降段成像算法研究[J].
 西安电子科技大学学报自然科学版, 2011, 38(3): 90-98. doi:
 10.3969/j.issn.1001-2400.2011.03.015.

ZHOU Song, ZHOU Peng, LI Yachao, *et al.* Research on the imaging algorithm for missile-borne SAR with downward

movement[J]. Journal of Xidian University(Natural Science), 2011, 38(3): 90–98.

- [7] CHEN Si, ZHANG Shuning, ZHAO Huichang, et al. A new Chirp scaling algorithm for highly squinted missile-borne SAR based on FrFT[J]. *IEEE Journal of Selected Topics in* Applied Earth Observations & Remote Sensing, 2015, 8(8): 3977–3987. doi: 10.1109/JSTARS.2014.2360192.
- [8] 周鹏,周松,熊涛,等.基于级数反演的弹载 SAR 下降段 CZT 成像算法[J].电子与信息学报,2010,32(12):2861-2867. doi: 10.3724/SP.J.1146.2010.00452.
 ZHOU Peng, ZHOU Song, XIONG Tao, et al. A Chirp-Z imaging algorithm for missile-borne SAR with diving maneuver based on the method of series reversion[J]. Journal of Electronics & Information Technology, 2010, 32(12):
- 2861-2867. doi: 10.3724/SP.J.1146.2010.00452.
 [9] 周松,包敏,周鹏,等. 基于方位非线性变标的弹载 SAR 下 降段成像算法[J]. 电子与信息学报, 2011, 33(6): 1420-1426. doi: 10.3724/SP.J.1146.2010.01124.
 ZHOU Song, BAO Min, ZHOU Peng, *et al.* Imaging algorithm for missile-borne SAR with downward movement based on azimuth nonlinear chirp scaling[J]. *Journal of Electronics & Information Technology*, 2011, 33(6): 1420-1426. doi: 10.3724/SP.J.1146.2010.01124.
- [10] LI Zhenyu and XING Mengdao. A frequency-domain imaging algorithm for highly squinted SAR mounted on maneuvering platforms with nonlinear trajectory[J]. *IEEE Transactions on Geoscience and Remote Sensing*, 2016, 54(7): 4023–4038. doi: 10.1109/TGRS.2016.2535391.
- [11] DAVID C, MUNSON J R, JENKINS W K, et al. A tomographic formulation of spotlight mode synthetic aperture radar[J]. Proceedings of the IEEE, 1983, 72(8): 917–925. doi: 10.1109/PROC.1983.12698.
- [12] YEGULALP A F. Fast back-projection algorithm for synthetic aperture radar[C]. The Record of the 1999 IEEE Radar Conference, Waltham, MA, USA, 1999: 60–65.
- [13] ULANDER L M H, HELLSTEN H, and STENSTROM G. Synthetic-aperture radar processing using fast factorized back-projection[J]. *IEEE Transactions on Aerospace and Electronic Systems*, 2003, 39(3): 760–776. doi: 10.1109/TAES. 2003.1238734.
- [14] REIGBER A, ALIVIZATOS E, POTSIS A, et al. Extended wavenumber-domain synthetic aperture radar focusing with integrated motion compensation[J]. *IEE Proceedings-Radar*, *Sonar and Navigation*, 2006, 153(3): 301–310. doi: 10.1049/ ip-rsn:20045087.
- [15] WU Yong, SONG Hongjun, SHANG Xiuqin, et al. Improved RMA based on nonuniform fast Fourier transforms[C]. 9th International Conference on Signal Processing, Beijing,

China, 2008: 2489–2492. doi: 10.1109/ICOSP.2008.4697654.

- [16] LI Zhe, WANG Jian, and LIU Qinghuo. Interpolation-free Stolt mapping for SAR imaging[J]. *IEEE Geoscience and Remote Sensing Letters*, 2014, 11(5): 926–930. doi: 10.1109/ LGRS.2013.2281847.
- [17] LI Zhenyu, LIANG Yi, XING Mengdao, et al. An improved range model and omega-K-based imaging algorithm for highsquint SAR with curved trajectory and constant acceleration
 [J]. IEEE Geoscience and Remote Sensing Letters, 2016, 13(5): 656–660. doi: 10.1109/LGRS.2016.2533631.
- [18] TANG Shiyang, ZHANG Linrang, GUO Ping, et al. Acceleration model analyses and imaging algorithm for highly squinted airborne spotlight-mode SAR with maneuvers[J]. IEEE Journal of Selected Topics in Applied Earth Observations & Remote Sensing, 2015, 8(3): 1120–1131. doi: 10.1109/JSTARS.2015.2399103.
- [19] TANG Shiyang, ZHANG Linrang, GUO Ping, et al. An omega-K algorithm for highly squinted missile-borne SAR with constant acceleration[J]. *IEEE Geoscience and Remote Sensing Letters*, 2014, 11(9): 1569–1573. doi: 10.1109/LGRS. 2014.2301718.
- 董 祺: 女,1991 年生,博士生,研究方向为机载 SAR 成像算 法等.
- 杨泽民: 男, 1988 年生, 博士生, 研究方向为机载 SAR 运动补 偿、星载 SAR 成像算法研究等.
- 李震宇: 男,1991 年生,博士生,研究方向为机载 SAR 运动补 偿及成像和弹载 SAR 成像算法研究等.
- 孙光才: 男,1984年生,副教授,研究方向为星载高分辨多模式 SAR成像算法与动目标成像和干扰抑制等.
- 邢孟道: 男,1975年生,教授,博士生导师,研究方向为 SAR、 ISAR 成像算法与动目标识别等.