# 基于二天线的双基地 DPCA 技术

陈 娟 王盛利 (南京电子技术研究所 南京 210013)

**摘 要:** 该文给出了双基地相位中心偏置天线(DPCA)技术的空间几何模型,从接收信号模型入手分析了双基地 DPCA 技术的杂波抑制原理,并给出了计算机的仿真结果。文章指出,双基地 DPCA 技术要求天线间隔 *D*,脉冲 重复频率 PRF 以及载机速度 *V<sub>a</sub>* 三者严格满足条件: *D* = *m*·*V<sub>a</sub>*/PRF (*m* 是一正整数),这跟单基地情况下是一致 的;当约束条件不能满足时,杂波的抑制效果将受到一定的影响。

关键词: 双基地雷达; 相位中心偏置天线(DPCA); 杂波抑制; 动目标检测

中图分类号: TN957.2

文献标识码: A

文章编号: 1009-5896(2007)07-1687-04

# Bistatic Radar DPCA Technique Based on Two-antenna

Chen Juan Wang Sheng-li

(Nanjing Research Institute of Electronics Technology, Nanjing 210013, China)

Abstract: This paper gives the geometry of bistatic radar DPCA (Displaced Phase Center Antenna) technique based on two-antenna . The computer simulation results are also given. The bistatic radar DPCA technique requires that the spacing between the phase centers of the two antennas D is made equal to  $m \cdot V_a / PRF$ , where m is a positive integer, PRF is the pulse repetition frequency and  $V_a$  is the velocity of the moving platform, just as the monostatic case. When the condition  $D = m \cdot V_a / PRF$  is not satisfied, clutter can't be cancelled completely. Key words: Bistatic radar; Displaced Phase Center Antenna (DPCA); Clutter suppression; Moving targets detection

# 1 引言

由于电磁波是直线传播的,受地球曲率的限制以及山 地、高大建筑物的影响,使地面雷达探测产生盲区。另外, 对于一些超低空飞行目标(如直升机、巡航导弹)可以在离地 面大约 50m的距离沿绕地面建筑物飞行,在这种地面强杂波 背景下,很难检测到这些动目标。低空飞行目标给雷达探测 带来的困难与威胁是很严峻的。DPCA方法最初是为补偿雷 达平台的运动效应而提出来的,实际是补偿因雷达平台运动 造成的杂波谱展宽,是一种杂波抑制技术。经典的DPCA方 法采用两个移位相位中心,首先由前置天线发射和接收第一 个脉冲。当后置天线到达前置天线发射脉冲的位置时,发射 下一个脉冲。前后两个脉冲是在空中的同一点发射和接收 的,这就相当于两个脉冲是由一个静止的天线发射和接收 的,这样就可以补偿由雷达平台运动造成的杂波谱展宽<sup>[1]</sup>。

由于电子攻击技术的发展,单基地雷达面临着"四大威胁"<sup>[2]</sup>:电子干扰、超低空突防、隐形武器以及反辐射导弹,因此单基地雷达的生存能力面临着严峻的考验。相对常规单基地雷达而言,双基地雷达系统具有独特的优越性:由于接收系统本身不发射电磁波,可利用其它辐射源的信号进行目

标探测,因而系统不容易被敌方侦察系统所发现,可增强抗 有源干扰和抗反辐射导弹的能力;同时利用空中发射,地面 接收的工作方式,可有效地检测(超)低空飞行目标(如直升 机、巡航导弹),增大地面雷达对低空目标的作用距离。

# 2 双基地 DPCA 分析模型与约束条件

在双基地平面(目标、发射基地、接收基地 3 点确定的 平面)<sup>[2] x-y</sup> 平面内,设地面接收系统所处的位置为坐标原点 o, (X,Y) 处存在一目标,方位向速度为 $V_x$ ,距离向速度为  $V_y$  (对于杂波, $V_x = V_y = 0$ )。载机以速度 $V_a$  平行于 +x 轴 方向飞行。沿载机的飞行方向放置天线 1 和天线 2,两天线 的相位中心间距为 D。初始时刻(t = 0),天线 2 位于( $x_0, y_0$ ) 位置,两天线以脉冲重复周期 T 为间隔交替发射线性调频信 号,形成两路信号,地面系统分别给予接收。基于二天线的 双基地DPCA技术的空间几何模型见图 1。

参照图 1, 假设(*X*,*Y*)处存在的目标静止, 要达到消除 杂波的目的, 必须使 $t_0$ 时刻天线 2 的照射场景和 $t_0 + mT$ 时 刻天线 1 的照射场景完全相同, 即 $r_1(t_0 + mT) + r_3(t_0 + mT) = r_2(t_0) + r_3(t_0)$ (其中 $r_1(t_0 + mT)$ 表示 $t_0 + mT$ 时刻天 线 1 与目标的距离,  $r_3(t_0)$ 和 $r_3(t_0 + mT)$ 分别表示 $t_0$ 和  $t_0 + mT$ 时刻目标与地面接收系统的距离,  $r_2(t_0)$ 表示 $t_0$ 时刻 天线 2 与目标的距离)。由于目标静止,所以 $r_3(t_0 + mT)$ 

<sup>2006-01-18</sup> 收到, 2006-08-29 改回



图 1 双基地 DPCA 空间几何模型

 $mT) = r_{3}(t_{0}), 进而要求 r_{1}(t_{0} + mT) = r_{2}(t_{0}) . 因为 r_{1}(t_{0} + mT) = \sqrt{[X + D - x_{0} - V_{a}(t_{0} + mT)]^{2} + (Y - y_{0})^{2}}, r_{2}(t_{0}) = \sqrt{(X - x_{0} - V_{a}t_{0})^{2} + (Y - y_{0})^{2}}, 所以得到 D = m \cdot V_{a} \cdot T, 此 即双基地 DPCA 技术的约束条件。$ 

## 3 杂波抑制原理

利用图 1 所示的空间几何模型,设(*X*,*Y*)处存在一目标, 方位向速度为 $V_x$ ,距离向速度为 $V_y$ 。在 *t* 时刻,天线 2 运 动至( $V_at + x_0, y_0$ )位置,天线 1 运动至( $V_at + x_0 - D, y_0$ )位 置。天线 1 发射的信号经两个路径( $R'_1(t) \ \pi R_1(t) = r_1(t)$ + $r_3(t)$ )分别被地面系统接收,其中 $R'_1(t), r_1(t)$ 以及 $r_3(t)$ 分 别为

$$R'_{1}(t) = \sqrt{\left(x_{0} - D + V_{a}t\right)^{2} + y_{0}^{2}}$$
(1)

$$r_{1}(t) = \sqrt{\left(x_{0} + V_{a}t - D - X - V_{x}t\right)^{2} + \left(y_{0} - Y + V_{y}t\right)^{2}}$$
(2)

$$r_3(t) = \sqrt{(X + V_x t)^2 + (Y - V_y t)^2}$$
(3)

天线 2 发射的信号同样经两个路径( $R'_2(t)$  和 $R_2(t) = r_2(t)$ + $r_3(t)$ )分别被地面系统接收,其中 $R'_2(t)$ , $r_2(t)$ 分别为

$$R_{2}'(t) = \sqrt{(x_{0} + V_{a}t)^{2} + y_{0}^{2}}$$
(4)

$$r_{2}(t) = \sqrt{(x_{0} + V_{a}t - X - V_{x}t)^{2} + (y_{0} - Y + V_{y}t)^{2}}$$
(5)

地面系统接收到的信号经过检波和距离向压缩,忽略收发天 线增益的变化和距离向处理的影响<sup>[3]</sup>(用*G* 表示),并将地面 系统接收到的直达信号( $s_1'(t) = G \cdot e^{-j\frac{2\pi}{\lambda}(R_1'(t))}$ 和 $s_2'(t) = G \cdot e^{-j\frac{2\pi}{\lambda}(R_2'(t))}$ )作为系统的相参信号,与经目标反射的信号 ( $s_1''(t) = G \cdot e^{-j\frac{2\pi}{\lambda}(R_1(t))}$ 和 $s_2''(t) = G \cdot e^{-j\frac{2\pi}{\lambda}(R_2(t))}$ )共轭相乘作 为地面接收系统的处理信号:对于天线1发射的信号,地面 系统的处理信号为 $s_1(t) = G^2 \cdot e^{-j\frac{2\pi}{\lambda}(R_1(t)-R_1'(t))}$ ;对于天线2发 射的信号,地面系统的处理信号为 $s_2(t) = G^2 \cdot e^{-j\frac{2\pi}{\lambda}(R_2(t)-R_2'(t))}$ 。 对两路处理信号采用 DPCA 方法处理,在时域完成对消,即  $s_1(t+mT) - s_2(t)$ 

$$= G^{2} \cdot e^{-j\frac{2\pi}{\lambda}(R_{1}(t+mT)-R'_{1}(t+mT))} - G^{2} \cdot e^{-j\frac{2\pi}{\lambda}(R_{2}(t)-R'_{2}(t))}$$

$$= G^{2} \cdot e^{-j\frac{2\pi}{\lambda}(r_{1}(t+mT)+r_{3}(t+mT)-R'_{1}(t+mT))} - G^{2} \cdot e^{-j\frac{2\pi}{\lambda}(r_{2}(t)+r_{3}(t)-R'_{2}(t))}$$
(6)

将 $D = m \cdot V_a \cdot T$ 以及式(1)-式(5)代入式(6),得

$$s_{1}(t+mT) - s_{2}(t) = G^{2} \cdot \exp\left\{-j\frac{2\pi}{\lambda}\right]$$

$$\cdot \left[\sqrt{\left(x_{0} - X + (V_{a} - V_{x})t - mV_{x}T\right)^{2} + \left(y_{0} - Y + V_{y}(t+mT)\right)^{2}} + \sqrt{\left(X + V_{x}(t+mT)\right)^{2} + \left(Y - V_{y}(t+mT)\right)^{2}} - \sqrt{\left(x_{0} + V_{a}t\right)^{2} + y_{0}^{2}}\right]\right]$$

$$- G^{2} \cdot \exp\left\{\left[-j\frac{2\pi}{\lambda}\sqrt{\left(x_{0} - X + \left(V_{a} - V_{x}\right)t\right)^{2} + \left(y_{0} - Y + V_{y}t\right)^{2}} + \sqrt{\left(X + V_{x}t\right)^{2} + \left(Y - V_{y}t\right)^{2}} - \sqrt{\left(x_{0} + V_{a}t\right)^{2} + y_{0}^{2}}\right]\right\}$$

$$(7)$$

由式(7)可知,对于静止目标, $V_x = V_y = 0$ ,于是有  $s_1(t+mT) - s_2(t) = 0$ ,这表明静止目标被对消掉。而对于 径向速度或方位向速度不为零的动目标, $s_1(t+mT) - s_2(t)$  $\neq 0$ ,动目标信息得以保留。

# 4 杂波残留

理想双基地DPCA技术能很好地抑制杂波,这跟单基地 情况是一致的。双基地DPCA技术也要求天线相位中心间距 D、载机速度 $V_a$ 、脉冲重复周期T之间严格满足 $D = m \cdot V_a$  $\cdot T$ 这个约束条件。事实上,存在4类影响杂波残留量的误 差<sup>[4]</sup>: (1)子天线方向性图不匹配; (2)通道不一致; (3)载机 运动误差; (4)杂波起伏。

杂波的起伏必然导致两天线在相邻时刻、同一位置观察 到的场景不完全一样,影响杂波的对消。起伏型杂波类似极 低速的动目标,DPCA 会将它当成动目标信息而被保留下 来<sup>[5]</sup>,本文不在赘述。子天线方向性图不匹配和通道不一致 可以统一为通道失配问题<sup>[5]</sup>,是本文要考虑的问题。载机运 动误差是约束条件  $D=m \cdot V_a \cdot T$  不满足的原因之一,系统稳定 度不高引起的脉冲重复周期 T 的起伏也会导致  $D \neq m \cdot V_a \cdot T$ 。

# 4.1 $D ≠ m \cdot V_a \cdot T$ 对杂波残留量的影响

实际中载机往往不能长时间保持匀速直线运动状态,载 机速度 $V_a$ 总存在很大的起伏。另外,实际系统设计中脉冲重 复频率 PRF 稳定度不高。以上两个因素导致了 $D = m \cdot V_a$ ·T 这个约束条件很难满足,就无法将 $s_1(t)$ 恰好时移m个脉 冲周期与 $s_2(t)$ 对消,影响了杂波抑制效果。现将载机速度起 伏和系统的不稳定两个因素对杂波对消效果的影响讨论如 下:设载机的速度 $V_a$ 存在起伏 $dV_a$ ,系统不稳定导致脉冲 重复周期存在起伏dT,孔径间隔D固定。此时,经过 DPCA 处理后杂波残留可以表示为

$$s_{d1}(t + m(T + dT)) - s_{d2}(t) = G^{2} \cdot \exp\left\{-j\frac{2\pi}{\lambda}\right]$$

$$\cdot \left[\sqrt{\left\{x_{0} + (V_{a} + dV_{a})\left[t + m(T + dT)\right] - D - X\right\}^{2} + (y_{0} - Y)^{2}} + \sqrt{X^{2} + Y^{2}} - \sqrt{\left\{x_{0} - D + (V_{a} + (\mathbf{\delta}Y_{a})[t + m(T + dT)]\right\}^{2} + y_{0}^{2}}\right]\right\}$$

$$-G^{2} \cdot \exp\left\{-j\frac{2\pi}{\lambda}\left[\sqrt{\left[x_{0} + (V_{a} + dV_{a})t - X\right]^{2} + (y_{0} - Y)^{2}} + \sqrt{X^{2} + Y^{2}} - \sqrt{\left[x_{0} + (V_{a} + dV_{a})t\right]^{2} + y_{0}^{2}}\right]\right\}$$

$$(8)$$

把  $D = m \cdot V_a \cdot T$  代入式(8)得到:  $s_{d1}(t + m(T + dT)) - s_{d2}(t) = G^2 \cdot \exp\left\{-j\frac{2\pi}{\lambda}$   $\cdot \left[\sqrt{\left[x_0 + \alpha t + dV_a \cdot m \cdot T + \alpha \cdot m \cdot dT - X\right]^2 + (y_0 - Y)^2} + \sqrt{X^2 + Y^2} - \sqrt{\left[x_0 + \alpha t + m\alpha \cdot dT + m \cdot T \cdot dV_a\right]^2 + y_0^2}\right]\right\}$  $-G^2 \cdot \exp\left\{-j\frac{2\pi}{\lambda}\left[\sqrt{\left[x_0 + \alpha t - X\right]^2 + (y_0 - Y)^2} + \sqrt{X^2 + Y^2} - \sqrt{\left[x_0 + \alpha t\right]^2 + y_0^2}\right]\right\}$  (9)

式中 $\alpha = (V_a + dV_a)$ 。

由式(9)可知:

当 $dV_a = 0$ 且dT = 0时,  $|s_{d1}(t + m(T + dT)) - s_{d2}(t)|$ = 0, 杂波被抑制;

当 $dV_a \neq 0$ 或 $dT \neq 0$ 时,  $|s_{d1}(t + m(T + dT)) - s_{d2}(t)|$  > 0, 杂波有残留。

#### 4.2 通道失配对杂波残留的影响

上述分析是在接收通道完全匹配的情况下进行的。实际 中,通道间总存在着一定的失配。设通道1与通道2间存在 恒定的相位误差(*dϕ*)和幅度误差(*dA*)。此时,通道1和通 道2的信号分别表示为

$$s_{\min 1}(t) = s_1(t)$$
$$s_{\min 2}(t) = s_2(t) \cdot dA \cdot e^j$$

则经过 DPCA 处理后杂波对消特性如式(10)所示:

$$|s_{\rm mis}(t)| = |s_{\rm mis1}(t+mT) - s_{\rm mis2}(t)| = |G^2| |1 - dA \cdot e^{j \cdot d\phi}| \quad (10)$$

由式(10)可以看出,通道匹配时( $dA = 1 \pm d\phi = 0$ ),杂 波被彻底抑制;通道失配时,杂波有残留。实际雷达系统中, 幅度失配量大概是 1dB,相位失配量一般能达到10°(即  $dA = 1.122, d\phi = 0.174$ rad)。将 $dA = 1.122, d\phi = 0.174$ rad 代入式(10), $|s_{mis}(t)| \approx 0.22 |G^2|$ 。这样大的杂波残留量,会 与剩余动目标信号相竞争,不利于动目标检测,文中给出了 仿真结果。

#### 5 计算机仿真验证

仿真系统采用以下参数: 波长  $\lambda = 0.03$ m,相邻的天线 间隔 D = 1m,载机航迹与地面系统之间的斜距  $y_0 = 8$ km, 载机速度  $V_a = 200$ m/s,以脉冲重复频率 prf = 2000Hz 发射 线性调频信号,脉宽 20μs,方位波束宽度 3°为,下面给出 仿真结果。

图 2 示意了运动目标距离向速度 $V_y$ 和方位向速度 $V_x$ 对 残留幅度的影响。x轴表示目标方位向速度(单位 m/s),y轴 表示目标距离向速度(单位 m/s),z轴表示归一化残留幅度 (如消后成留幅度))

(即20·lg 对消后残留幅度,单位dB)。从图中可以看出,当

速度 $V_x = 0$ 且 $V_y = 0$ 时,残留幅度极其小,杂波被抑制;当 速度 $V_y \neq 0$ 或 $V_x \neq 0$ 时,残留幅度较大,即动目标信息得以 不同程度的保留。



# 图 2 双基地 DPCA 对消残留

图 3 示意的是载机速度起伏对 DPCA 对消残留的影响。 为便于考虑,设目标方位向速度 $V_x = 0$ m/s,仅对目标距离 向速度加以考虑。从图 3 可以发现,理想情况下天线间隔 D =1m,载机速度 $V_a = 200$ m/s,脉冲重复频率f = 2000Hz, 约束条件 $D = m \cdot V_a \cdot T$ (此时m = 10)得以满足,所以杂波 抑制得比较彻底;当载机加速( $V_a = 210$ m/s)和减速( $V_a =$ 190m/s)时, $D \neq m \cdot V_a \cdot T$ ,对消效果受到很大的影响。



下面从距离-多普勒域动目标检测方面来说明 DPCA 的 杂波抑制性能,动目标参数见表 1。

		表1 动目标参数		
目标	方位向速	距离台速度 V	方位向	目标
序号	度 Vx	此因问述 $V_y$	位置 $X$	斜距 Y
1	50(m/s)	60(m/s)	$7600\mathrm{m}$	120m
2	-100(m/s)	0(m/s)	8200m	$120\mathrm{m}$

图 4 示意的是单目标情况下,DPCA 对消前、后目标所 在距离门的图像。仿真过程中设定,两通道完全匹配,约束 关系式  $D = m \cdot V_a \cdot T$  (m = 10)严格满足,接收机输出端信杂 比(SCR)为-23.5218dB,信噪比(SNR)为-1.8183dB。所以, 对消前目标完全淹没在杂波和噪声中,无法检测到;对消后, 杂波已降到噪声水平,信杂比 SCR 至少改善 12+23.5218 = 35.5218dB,动目标可以被检测到。



图 5 示意的是多(两)目标情况下, DPCA 对消前、后目 标所在距离门的图像。仿真过程中,杂波和噪声的设置以及 其他仿真条件与图 4 中的设置是一样的。



图 6 示意的是通道失配对杂波抑制效果的影响。左图是 在通道完全匹配的情况下,杂波抑制后的单目标(目标 1)的



检测图像;右图是在通道失配的情况下(失配量分别为 $dA = 1.122, d\phi = 0.174$ rad)杂波抑制后的检测图像。比较两图可见,通道失配使 SCR 损失 8dB 左右,但仍能检测到动目标。

# 6 结论

理论分析和仿真结果表明,本文研究的机载二天线双基 地 DPCA 是一种有效的抑制杂波方法,经过对消处理后系统 的输出信杂比可以得到很大的改善。该方法有望应用于解决 地基雷达探测低空或超低空飞行目标难题。

#### 参考文献

- Merrill I. Skolnik. Radar Systems. New York: McGraw-Hill Book Co, 2001:161–171.
- [2] 杨振起,张永顺,骆永军.双(多)基地雷达系统.国防工业出版 社,1998:12-31.
- [3] 张英,李景文. 基于 DPCA 的机载 SAR 动目标检测与定位方 法研究.雷达科学与技术, 2003, 1(4): 223-227.
- [4] A Freeman. A Digital Prefilter for MTI with SAR PROC. ICDSP' 84 Florence, Italy, Sept. 1984.
- [5] 盛蔚. 合成孔径雷达对地面运动目标检测和成像的关键技术 研究. [博士论文],北京:北京航空航天大学,2004.

陈 娟: 女, 1981年生, 学生, 研究方向为雷达系统和信号处理.

王盛利: 男, 1957 年生, 研究员, 研究方向为雷达系统和信号处理.