



$$C_y = f(\alpha) \quad C_y = f(\alpha)$$

Рис. 2.27. Влияние формы передней кромки крыла малого удлинения на основные аэродинамические характеристики в функции угла атаки при дозвуковых скоростях:

— — — — — закругленная кромка  
 $[M \approx 0.3; Re_M = 5,57 \dots 43,27) \times 10^6]$ ;  
 — — — — — острая кромка