

Рис. 8. Образование подъемной силы на крыле:

a — обтекание профиля при α =0; δ и s — образование стартового вихря; ϵ — отрыв стартового вихря; δ — появление устойчивой циркуляции потока вокруг крыла; ϵ — схема действующих сил при развитой циркуляции